



**TUGAS AKHIR - TM 145502**

# **PEMODELAN NUMERIK ALIRAN 3 DIMENSI PADA BODI MODIFIKASI MOBIL LISTRIK NOGOGENI 6**

**RENALDI ARDIANSYAH UTOMO**  
NRP. 2114 030 015

Dosen Pembimbing  
Giri Nugroho, ST, MSc  
NIP.19791029 201212 1 002

DEPARTEMEN TEKNIK MESIN INDUSTRI  
Fakultas Vokasi  
Institut Teknologi Sepuluh Nopember  
Surabaya 2017



**TUGAS AKHIR - TM 145502**

# **PEMODELAN NUMERIK ALIRAN 3 DIMENSI PADA BODI MODIFIKASI MOBIL LISTRIK NOGOGENI 6**

**RENALDI ARDIANSYAH UTOMO**  
NRP. 2114 030 015

Dosen Pembimbing  
Giri Nugroho, ST, MSc  
NIP.19791029 201212 1 002

DEPARTEMEN TEKNIK MESIN INDUSTRI  
Fakultas Vokasi  
Institut Teknologi Sepuluh Nopember  
Surabaya 2017



**FINAL PROJECT - 145502**

# **NUMERICAL MODELLING OF 3 DIMENSIONAL FLOW IN THE MODIFICATION OF ELECTRIC CAR BODY NOGOGENI 6**

**RENALDI ARDIANSYAH UTOMO**  
**NRP. 2114 030 015**

**Counselor Lecture**  
**Giri Nugroho, ST, MSc**  
**NIP.19791029 201212 1 002**

**INDUSTRIAL MECHANICAL ENGINEERING**  
**Faculty of Vocational**  
**Sepuluh Nopember Institute Of Technology**  
**Surabaya 2017**

**PEMODELAN NUMERIK ALIRAN 3 DIMENSI PADA  
BODI MODIFIKASI MOBIL LISTRIK NOGOGENI 6**

**TUGAS AKHIR**

Diajukan Untuk Memenuhi Salah Satu Syarat Memperoleh Gelar  
Ahli Madya  
Pada  
Bidang Studi Konversi Energi  
Program Studi Diploma III Departemen Teknik Mesin Industri  
Fakultas Vokasi  
Institut Teknologi Sepuluh Nopember  
Surabaya

Oleh :  
**RENALDI ARDIANSYAH UTOMO**  
**NRP. 2114 030 015**

Disetujui Oleh :

Pembimbing Tugas Akhir



**SURABAYA, JULI 2017**

# PEMODELAN NUMERIK ALIRAN 3 DIMENSI PADA BODI MODIFIKASI MOBIL LISTRIK NOGOGENI 6

Nama Mahasiswa : Renaldi Ardiansyah Utomo  
NRP : 2114 030 015  
Departemen : Teknik Mesin Industri FV – ITS  
Dosen Pembimbing : Giri Nugroho, ST, MSc

## Abstrak

*Perkembangan teknologi otomotif telah berkembang sangat pesat saat ini. Maka dari itu, perusahaan otomotif berlomba-lomba untuk memproduksi kendaraan yang mengutamakan keselamatan pengemudi, efisiensi mesin, dan aspek aerodinamis. Mobil Nogogeni adalah salah satu kendaraan yang dirancang khusus untuk mobil hemat energi. Nogogeni dibuat untuk menggunakan tenaga listrik, dan mempunyai bentuk bodi yang ringan serta aerodinamis. Mengingat bentuk bodi mobil Nogogeni yang ada sangat dimungkinkan untuk dimodifikasi, maka perancangan modifikasi merupakan suatu langkah strategis dalam mengurangi gaya hambat aerodinamika pada bodi kendaraan guna peningkatan efisiensi pemakaian baterai (penghematan energi).*

*Untuk mengetahui karakteristik fluida yang mengalir di seluruh bodi mobil Nogogeni 6 Modifikasi serta membandingkannya dengan Nogogeni 6 Standar, yang meliputi kontur tekanan, koefisien tekanan ( $C_p$ ), koefisien drag ( $C_d$ ) serta koefisien lift ( $C_l$ ) secara 3 dimensi melalui software fluent 6.3.26.*

*Hasil analisa didapat bentuk modifikasi yang telah dilakukan di bagian bawah (lowerside) bodi mobil, memiliki nilai 0.1689 sehingga berkontribusi terhadap penurunan koefisien drag sebesar 79.06%. Sedangkan koefisien lift ( $C_l$ ) yang diperoleh selama simulasi pada bodi mobil Nogogeni senilai 0,0110.*

**Kata kunci :** kontur tekanan, *pressure coefficient* ( $C_p$ ), *drag coefficient* ( $C_d$ ), *lift coefficient* ( $C_l$ ) separasi, *upperside*, dan *lowerside*.

# NUMERICAL MODELLING OF 3 DIMENSIONAL FLOW IN THE MODIFICATION OF ELECTRIC CAR BODY NOGOGENI 6

**Student name** : Renaldi Ardiansyah Utomo  
**NRP** : 2114 030 015  
**Departement** : Teknik Mesin Industri FV – ITS  
**Counselor Lecture** : Giri Nugroho, ST, MSc

## Abstract

*The development of automotive technology has grown very rapidly at this time. Therefore, automotive companies are competing to produce vehicles that prioritize driver safety, engine efficiency, and aerodynamic aspects. The Nogogeni car is one of the vehicles specially designed for energy-efficient cars. Nogogeni is made to use electric power, and has a lightweight body shape and aerodynamics. Therefore body modification is needed in order to reduce aerodynamic force.*

*The purpose of this final project is to study the flow characteristic over the car body Nogogeni 6 Modification and compare it with Nogogeni 6 Standard, which include pressure contour, pressure coefficient ( $C_p$ ), drag coefficient ( $C_d$ ) and lift coefficient ( $C_l$ ) 3D with fluent software 6.3.26.*

*Present study concluded that body modification has a drag coefficient of 0.1689, thus contributing to the decrease in drag coefficient of 12.87%. While the lift coefficient ( $C_l$ ) obtained during the simulation on the car body Nogogeni worth 0,0110.*

**Key words :** modification, contours of pressure, pressure coefficient ( $C_p$ ), drag coefficient ( $C_d$ ), lift coefficient ( $C_l$ ) separation, upperside, and lowerside.

## KATA PENGANTAR

Segala puji syukur penulis panjatkan kepada Allah SWT yang telah memberikan segala rahmat dan hidayah-Nya sehingga penulis dengan segala keterbatasannya dapat menyelesaikan tugas akhir ini dengan baik. Dalam terselesaikannya tugas akhir ini, penulis ingin menyampaikan terima kasih kepada semua pihak yang telah membantu secara moral maupun materi, yakni:

1. **Bapak Giri Nugroho, ST, MSc** selaku dosen pembimbing tugas akhir yang telah banyak memberikan bimbingan dan ilmu mengenai mekanika fluida yang terkait dengan tugas akhir.
2. **Bapak Dr Ir. Heru Mirmanto, MT** selaku Ketua Departemen Teknik Mesin Industri FV-ITS
3. **Bapak Suharyanto, MT** selaku Koordinator Tugas Akhir Program Studi Diploma III Departemen Teknik Mesin Industri FV-ITS.
4. **Bapak Ir. Arino Anzip, MEng, Sc** selaku dosen wali yang telah banyak membantu memberikan bimbingan selama perkuliahan di Departemen Teknik Mesin Industri FV - ITS
5. **Para Dosen Penguji** selaku dosen yang memberikan kritik, saran, serta masukan yang sangat bermanfaat untuk penyempurnaan tugas akhir ini.
6. **Ayah, Ibu**, yang selalu memberikan do'a dan motivasinya. Tanpa do'a dan motivasi penulis tidak bisa menyelesaikan tugas akhir dengan baik.
7. **Seluruh Dosen dan Karyawan** yang telah banyak membimbing penulis dalam menggali ilmu di Departemen Teknik Mesin Industri ITS.
8. **Faridatus Zulfa** atas kerja samanya dalam mengerjakan dan menjadi partner yang baik dalam menyelesaikan tugas akhir ini.
9. **Ismail Maydiyanto** yang telah membimbing dan memberikan pemahaman cara mengaplikasikan *software Fluent dan Gambit*.

10. **Haryo Febrianto.** yang berpartisipasi membantu dan memberikan saran dalam proses pembuatan bodi.
11. **Seluruh teman-teman angkatan 2014** yang selalu membantu dan memberikan semangat kepada penulis. Terimakasih atas segala kritik dan saran serta motivasi yang telah kalian berikan.
12. Semua pihak yang belum disebutkan di atas yang telah memberikan do'a, bantuan, dan dukungannya bagi penulis hingga tugas akhir ini dapat terselesaikan dengan baik dan tepat waktu.

Penulis mengharapkan kritik dan saran demi kesempurnaan tugas akhir ini. Akhirnya, penulis berharap semoga tugas akhir ini dapat memberikan manfaat bagi pengembangan ilmu pengetahuan di masa depan.

Surabaya, Juli 2017

Penulis



## DAFTAR ISI

<b>HALAMAN JUDUL .....</b>	<b>i</b>
<b>LEMBAR PENGESAHAN .....</b>	<b>iii</b>
<b>ABSTRAK .....</b>	<b>iv</b>
<b>KATA PENGANTAR .....</b>	<b>vi</b>
<b>DAFTAR ISI .....</b>	<b>viii</b>
<b>DAFTAR GAMBAR .....</b>	<b>x</b>
<b>DAFTAR TABEL .....</b>	<b>xiii</b>
<b>BAB I</b>	
<b>PENDAHULUAN .....</b>	<b>1</b>
1.1 Latar Belakang .....	1
1.2 Perumusan Masalah .....	2
1.3 Tujuan .....	2
1.4 Batasan Masalah .....	3
1.5 Manfaat Penulisan .....	3
1.6 Sistematika Penulisan .....	4
<b>BAB II</b>	
<b>DASAR TEORI .....</b>	<b>5</b>
2.1. Fluida .....	5
2.2. Sifat-sifat Fluida (udara) .....	6
2.3. Teori Aliran Eksternal .....	10
2.3.1. Terbentuknya <i>Boundary Layer</i> .....	10
2.3.2. Aliran <i>Nonviscous</i> dan <i>Viscous</i> .....	13
2.3.3. Separasi Aliran Pada <i>Boundary Layer</i> .....	14
2.4. Prinsip Dasar Aliran Angin pada Kendaraan .....	23
2.4.1. Pola Aliran di Sekitar Kendaraan .....	23
2.4.2. Pola Aliran di Permukaan Kendaraan .....	25
2.4.3. Pola Aliran di Bawah Kendaraan .....	25
2.4.4. Pola Aliran di Samping Kendaraan .....	27
2.5. Gaya Aerodinamika .....	28
2.5.1. Gaya <i>Drag</i> (Gaya Hambat) .....	28
2.5.2. Gaya <i>lift</i> (Gaya Hambat) .....	32
2.6. Pengaruh Bentuk Bodi .....	33
2.6.1. Koefisien Hambat berbagai Bentuk Kendaraan...	34
2.7. Dinamika Aliran Fluida secara Komputasi ( <i>Computational Fluid Dynamics</i> ) .....	35

2.7.1. Gambit ( <i>Geometry and Mesh Building Intelligent Toolkit</i> ) .....	36
2.7.2. <i>Fluent</i> .....	37
<b>BAB III</b>	
METODOLOGI PENELITIAN .....	43
3.1. <i>Design Criteria</i> .....	43
3.2. <i>Preprocessing</i> .....	44
3.2.1. Geometri Mobil <i>Nogogeni</i> .....	44
3.2.2. Domain Pemodelan .....	45
3.2.3. Meshing .....	46
3.2.4. Parameter Pemodelan .....	51
3.3. <i>Processing</i> atau <i>Solving</i> .....	53
3.4. <i>Postprocessing</i> .....	53
3.5. Alokasi Waktu Penelitian .....	53
3.6. Diagram Alir ( <i>flowchart</i> ) Metode Penelitian .....	54
<b>BAB IV</b>	
ANALISA DAN PEMBAHASAN .....	57
4.1. <i>Meshing's Grid Value</i> .....	57
4.2. <i>Iteration and Running Time</i> .....	59
4.3. Analisa Aliran 3 Dimensi pada Mobil <i>Nogogeni</i> .....	59
4.3.1. Analisa Distribusi Tekanan dan Kecepatan di Medan Aliran Bodi Mobil <i>Nogogeni</i> 6. ....	60
4.3.2. Analisa Perbandingan Distribusi Koefisien Tekanan Bodi Mobil <i>Nogogeni</i> 6 Standar dan Modifikasi.....	68
4.4. Analisa Gaya Aerodinamika .....	70
4.4.1. Perhitungan Gaya <i>Drag</i> .. .....	71
4.4.2. Perhitungan Gaya <i>lift</i> .....	74
<b>BAB V</b>	
PENUTUP	
5.1. Kesimpulan .....	79
5.2. Saran .....	79
<b>DAFTAR PUSTAKA</b>	
<b>LAMPIRAN</b>	

## DAFTAR GAMBAR

Gambar 2.1.	<i>Boundary layer</i> pada pelat datar .....	12
Gambar 2.2.	Teori terbentuknya <i>boundary layer</i> .....	13
Gambar 2.3.	Perbedaan antara fluida ideal dan <i>viscous</i> ..	14
Gambar 2.4.	<i>Boundary layer flow</i> dengan <i>pressure gradient</i> .....	15
Gambar 2.5.a	Aliran <i>incompressible</i> melewati bola .....	17
Gambar 2.5.b	Separasi aliran melewati benda <i>streamline</i> . ..	17
Gambar 2.6.	Deskripsi skematik separasi <i>bubble</i> dan transisi lapisan batas .....	18
Gambar 2.7.	Distribusi tekanan pada separasi <i>bubble</i> ....	19
Gambar 2.8.	Pengukuran tekanan statis.....	20
Gambar 2.9.	Pengukuran tekanan stagnasi .....	21
Gambar 2.10.	Pengukuran tekanan stagnasi dan tekanan statis .....	22
Gambar 2.11.	Pola aliran udara 2D pada kendaraan .....	23
Gambar 2.12.	Pola aliran udara di sekitar kendaraan .....	24
Gambar 2.13.	Pola aliran udara antara profil udara bebas dan permukaan .....	26
Gambar 2.14.	Pola aliran udara di bagian belakang kendaraan.....	28
Gambar 2.15.	Hambatan bentuk pada kendaraan .....	29
Gambar 2.16.	Bentuk <i>trailing vortice</i> pada aliran melewati bodi mobil dengan <i>ground effect</i> sudut pandang 2D maupun 3D .....	31
Gambar 2.17.	Distribusi koefisien gaya angkat ( <i>lift force</i> )..	33
Gambar 2.18.a	Tahap perencanaan bodi kendaraan.....	34
Gambar 2.18.b	Percobaan bodi kendaraan yang telah dilakukan .....	34
Gambar 2.19.	Koefisien <i>drag</i> untuk silinder dan berbentuk dasar lainnya .....	35
Gambar 2.20.	Blok diagram simulasi dengan CFD .....	36
Gambar 3.1.	Perbedaan bodi <i>Nogogeni 6 Standar</i> dan <i>Modifikasi</i> .....	43
Gambar 3.2.	<i>Geometri 3D</i> bodi mobil <i>Nogogeni 6 Modifikasi</i> .....	45

Gambar 3.3.	Domain Pemodelan Bodi (3D-flow).....	45
Gambar 3.4.	Import geometri pada <i>Gambit</i> .....	46
Gambar 3.5.	Menu <i>meshing</i> .....	47
Gambar 3.6.	Hasil <i>meshing</i> 3D .....	48
Gambar 3.7.	Daerah batas <i>inlet</i> .....	48
Gambar 3.8.	Daerah batas <i>outlet</i> .....	49
Gambar 3.9.	Menu pemilihsn <i>mesh</i> yang didefinisikan sebagai fluida udara .....	49
Gambar 3.10.	Cara mengetahui kualitas <i>meshing</i> .....	50
Gambar 3.11.	Meng- <i>export</i> ke <i>filetype .msh</i> .....	51
Gambar 3.12.	<i>Flowchart</i> metodologi penelitian.....	56
Gambar 4.1.	<i>Interval mesh</i> 0.01 .....	57
Gambar 4.2.	<i>Interval mesh</i> 0.1 .....	58
Gambar 4.3.	<i>Interval Mesh</i> 1 .....	58
Gambar 4.4.	<i>Iterasi</i> .....	59
Gambar 4.5.	Kontur tekanan statis daerah stagnasi.....	60
Gambar 4.6.	Kontur tekanan statis tampak atas dan bawah.....	60
Gambar 4.7.	Kontur tekanan statis tampak depan dan belakang.....	61
Gambar 4.8.	Kontur tekanan statis tampak isometri dan samping.....	62
Gambar 4.9.	Perbandingan kontur tekanan tampak depan.....	62
Gambar 4.10.	Perbandingan kontur tekanan tampak belakang .....	62
Gambar 4.11.	Perbandingan kontur tekanan tampak bawah .....	62
Gambar 4.12.	Perbedaan kontur tekanan statis <i>lowside</i> <i>Nogogeni 6 Standar</i> dan <i>Modifikasi</i> .....	63
Gambar 4.13.	Vektor Kecepatan di sekitar bodi .....	64
Gambar 4.14.	<i>Pathline</i> aliran tampak samping .....	65
Gambar 4.15.	<i>Pathline</i> aliran tampak atas.....	66
Gambar 4.16.	<i>Pathline</i> aliran tampak depan .....	66
Gambar 4.17.	<i>Pathline</i> aliran tampak belakang .....	67
Gambar 4.18.	Grafik distribusi <i>Cp</i> 3D midspan.....	67
Gambar 4.19.	Grafik distribusi <i>cp</i> 3d <i>upperside</i> bodi standar vs modifikasi .....	69

Gambar 4.20.	Grafik distribusi cp 3d lowerside bodi standar vs modifikasi.....	70
Gambar 4.21.	<i>Surface integrals</i> .....	71
Gambar 4.22.	<i>Reference Values</i> .....	72
Gambar 4.23.	<i>force report</i> pada <i>Fluent</i> 6.3.26 .....	73
Gambar 4.24.	Hasil <i>drag force report</i> pada <i>Fluent</i> 6.3.26	73
Gambar 4.25.	Perbandingan koefisien drag bodi standar dan modifikasi .....	74
Gambar 4.26.	<i>force report</i> pada <i>Fluent</i> 6.3.26 .....	75
Gambar 4.27.	Hasil <i>lift force report</i> pada <i>Fluent</i> 6.3.26 ...	76
Gambar 4.28.	Perbandingan koefisien lift bodi standar dan modifikasi .....	77

## DAFTAR TABEL

Tabel 3.1.	$C_D$ dan $C_L$ <i>Nogogeni 6</i> .....	43
Tabel 3.2.	Dimensi bodi mobil <i>Nogogeni</i> .....	44
Tabel 3.3.	Alokasi waktu penelitian .....	53

# **BAB I**

## **PENDAHULUAN**

### **1.1 Latar Belakang**

Dalam perkembangan dunia otomotif, selalu ada hal yang menarik untuk dipelajari. Sejak dulu manusia berlomba-lomba untuk dapat menciptakan suatu kendaraan yang memiliki performa yang tinggi. Salah satu upaya yang dilakukan adalah untuk menghemat penggunaan bahan bakar pada suatu kendaraan. Tercatat bahwa konsumsi BBM kendaraan bermotor setiap tahun meningkat. Di Indonesia menurut data BPS dari tahun 1970-2012 konsumsi BBM meningkat 6,1% setiap tahun. Salah satu langkah penghematan adalah mengetahui aerodynamic drag pada kendaraan. Konsumsi bahan bakar yang tinggi ini menarik para engineer untuk mendesain kendaraan dengan bentuk yang aerodinamis dan meminimalkan tahanan udara (drag).

Dengan berdasar ilmu mekanika fluida dan juga seiring berkembangnya ilmu aerodinamika ditambah pemodelan numerik aliran fluida yang begitu pesat, maka sangat dimungkinkan mendesain bodi kendaraan, khususnya mobil, yang memiliki gaya hambat aerodinamika sekecil mungkin. Untuk mengarah ke konsep optimalisasi dari bentuk kendaraan tersebut, para peneliti biasa menggunakan analisis aliran fluida yang melintasi bodi kendaraan baik 2D maupun 3D.

*Mobil Nogogeni* adalah salah satu jenis kendaraan yang dirancang untuk kendaraan yang hemat energi, ramah lingkungan dan efisiensi yang tinggi. Salah satu usaha untuk mewujudkan rancangan ini, dipilih kendaraan bertenaga listrik dengan bentuk bodi ringan dan aerodinamis. Mengingat bentuk bodi mobil *Nogogeni* yang ada sangat dimungkinkan untuk dimodifikasi, maka perancangan modifikasi bodi merupakan suatu langkah strategis dalam mengurangi gaya hambat aerodinamika pada bodi kendaraan guna peningkatan efisiensi pemakaian baterai (penghematan energi).

Ini yang menjadikan tugas akhir kami, dengan menganalisa pemodelan numerik aliran 3 dimensi yang melintasi bodi mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* dengan memodifikasi

*lowerside* atau bagian bawah bodi mobil. Fokus utama tertuju pada *lowerside* yang dibuat lebih streamline mungkin sehingga bentuk desain *leading edge* dan *diffusor (rear end)* diharapkan mampu mendapatkan nilai *gaya drag*, *gaya lift* serta  $C_D$ ,  $C_L$  dan  $C_p$  dengan optimal. Dengan didapkatkannya data yang optimal, pembuatan bentuk bodi kendaraan akan mempengaruhi gaya hambat aerodinamika pada bodi mobil guna peningkatan efisiensi pemakaian listrik.

## 1.2 Perumusan Masalah

Salah satu faktor yang mempengaruhi hematnya konsumsi pemakaian baterai pada kendaraan yaitu distribusi gaya aerodinamika pada bodi mobil yang akhirnya hal ini menentukan besar kecilnya tahanan yang diterima kendaraan atau biasa dikenal dengan *drag*. Pada desain mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* bagian bawah (*lowerside*) dirancang smooth agar aliran fluida mengalir dengan baik mengikuti bentuk kontur bodi.

Untuk mendapatkan bentuk bodi kendaraan yang lebih aerodinamis maka diperlukan karakteristik aliran fluida yang tampak lebih jelas pada software aplikasinya. Inilah permasalahan dari tugas akhir ini, bagaimana karakteristik aliran fluida yang melintasi bodi mobil *Nogogeni* apabila dilakukan modifikasi di bagian bawah (*lowerside*) bodi mobil dengan desain yang tertera dan sudah sesuai dengan regulasi *Kontes Mobil Hemat Energi (KMHE)* dan *Shell Eco Marathon Asia (SEMA)*. Tugas akhir ini pun menampilkan karakteristik aliran fluida dengan tampilan 3D dengan software *Fuent 6.3.26*, sehingga aliran yang melintasi bodi mobil terlihat jelas.

## 1.3 Tujuan

Tujuan penelitian ini adalah untuk mengetahui karakteristik aliran fluida yang melintasi bodi mobil *Nogogeni*. Karakteristik aliran yang dimaksud antara lain :

1. Analisa distribusi koefisien tekanan ( $C_p$ ) pada kontur bodi mobil *Nogogeni 6 Stdandar* dan *Nogogeni 6 Modifikasi* .



2. Analisa koefisien *drag* ( $C_D$ ) dan koefisien *lift* ( $C_L$ ) pada kontur bodi mobil *Nogogeni 6 Stdandar* dan *Nogogeni 6 Modifikasi*.
3. Tampilan *contour*, *velocity vector* dan *pathlines* yang melintasi bodi mobil *Nogogeni 6 Modifikasi*.
4. Sebagai referensi untuk membuat bodi mobil yang lebih baik selanjutnya.

#### 1.4 Batasan Masalah

Untuk memperkecil ruang lingkup dan untuk memudahkan dalam analisis masalah dibutuhkan adanya pembatasan masalah. Batasan masalah yang dipergunakan dalam penulisan tugas akhir ini antara lain:

1. Pemodelan dilakukan tanpa adanya eksperimen.
2. Kondisi *steady state* serta aliran *incompressible*
3. Menggunakan perangkat lunak *Fluent 6.3.26*
4. Pengujian pada kondisi udara standart dengan menggunakan  $Re_L = 1.816501 \times 10^6$
5. Analisa 3D menggunakan model turbulen *k-ε realizable*, *boundary condition* untuk *inlet* adalah *velocity inlet* dengan kecepatan aliran udara masuk sebesar 8.3 m/s dan untuk *outlet* adalah *outflow* dan bodi mobil *wall*.
6. Simulasi numerik dilakukan tanpa adanya roda, spion, atau aksesoris lain.
7. Pembahasan hanya pada *pressure coefficient* ( $C_P$ ), *drag coefficient* ( $C_D$ ), dan *lift coefficient* ( $C_L$ ).

#### 1.5 Manfaat Penulisan

Manfaat yang dapat diambil dari penulisan tugas akhir ini adalah sebagai berikut:

1. Mengetahui fenomena aliran secara fisis dari analisa aliran 3D disekitar bodi mobil *Nogogeni* melalui visualisasi aliran dengan perangkat lunak *Fluent 6.3.26*
2. Mampu memberikan sumbangsih nyata pada optimalisasi bodi kendaraan yang nantinya bisa digunakan sebagai rujukan pengembangan bodi mobil *Nogogeni*.

## **1.6 Sistematika Penulisan**

### **BAB I PENDAHULUAN**

Bab ini berisi tentang latar belakang penulisan, perumusan masalah yang dipilih, tujuan penulisan, manfaat penulisan, batasan permasalahan dan sistematika penulisan.

### **BAB II DASAR TEORI**

Bab ini berisi tentang persamaan - persamaan yang mendasari perumusan masalah, teori *external flow*, gaya hambat, gaya angkat, pengaruh bentukbodi, dan pengenalan *software FLUENT 6.3.26*.

### **BAB III METODE PENELITIAN**

Bab ini menjelaskan langkah-langkah pemodelan melalui diagram alir, serta menguraikan pemodelan numerik yang dilakukan, mulai dari pembuatan geometri model uji, diskretisasi daerah analisa (*meshing*), pemodelan *FLUENT 6.3.26*.

### **BAB IV ANALISA DAN PEMBAHASAN**

Bab ini menguraikan data yang diperoleh saat simulasi dilakukan yaitu berupa hasil *contour* tekanan, grafik *pressure coefficient* ( $C_p$ ), *drag coefficient* ( $C_D$ ), *lift coefficient* ( $C_L$ ), dan *pathline* yang dihasilkan serta pembahasan data yang diperoleh selama percobaan dilakukan.

### **BAB V PENUTUP**

Bab ini memaparkan kesimpulan yang diperoleh selama pembuatan tugas akhir ini yang merupakan ringkasan jawaban dari permasalahan yang dipilih. Dan berisikan saran-saran dari penulis.

## BAB II DASAR TEORI

### 2.1 Fluida

Mekanika Fluida adalah cabang ilmu yang mempelajari mengenai zat fluida bergerak atau diam serta gaya akibat yang ditimbulkan oleh fluida tersebut pada batasnya. Sedangkan fluida sendiri merupakan zat yang akan mengalami deformasi secara terus menerus jika diberikan tegangan geser (tangensial) tidak peduli seberapa kecil tegangan geser tersebut. Batas tersebut dapat berupa permukaan padat atau fluida lainnya.

Pembahasan tentang fluida yang bergerak yaitu dengan mengembangkan persamaan-persamaan dasar untuk pengetrapan teori analisis berdasarkan volume atur. Analisis didasarkan pada volume atur, karena: Pertama, fluida sebagai media dapat mengalami distorsi dan deformasi secara terus menerus dan oleh karenanya sangat sulit sekali untuk mengidentifikasi suatu massa yang sama di setiap saat. Kedua, lebih sering berurusan dengan pengaruh dari gerakan fluida secara menyeluruh terhadap suatu peralatan maupun terhadap bangunan konstruksi tertentu. Ketiga, lebih sering berurusan dengan pengaruh dari gerakan fluida secara menyeluruh terhadap suatu peralatan maupun terhadap bangunan konstruksi tertentu. Fluida memiliki sifat mengikuti perubahan bentuk wadah serta kemampuannya untuk mengalir menuju suatu tempat. Sifat ini dikarenakan salah satu dari sifat ketidakmampuan fluida melawan tegangan geser (*shear stress*) yang terjadi khususnya dalam kondisi *static equilibrium*.

Berdasarkan pergerakan partikelnya, aliran fluida dibedakan menjadi aliran *laminar* dan *turbulen*. Aliran *laminar* merupakan aliran fluida yang bergerak dengan kondisi lapisan-lapisan (*lamina-lamina*) yang membentuk garis-garis alir dan tidak berpotongan satu sama lain. Aliran *turbulen* adalah aliran fluida yang partikel-partikelnya bergerak secara acak dan tidak stabil dengan kecepatan berfluktuasi yang saling interaksi. Akibat dari hal itu maka garis alir antar partikel fluidanya akan saling berpotongan. Untuk menentukan aliran fluida tersebut aliran *laminar* ataupun aliran *turbulen* dapat dilihat

dari nilai bilangan *reynold* –nya, pada *externalflow* (aliran tersebut melewati suatu *contourbody* yang berada pada aliran fluida tanpa batas), pada aliran *laminar* bilangan *reynold* –nya  $\leq 5 \times 10^5$ , dan pada aliran turbulen bilangan *reynold* – nya  $> 5 \times 10^5$ .

Kemudian aliran fluida diklasifikasikan berdasarkan perubahan terhadap waktu yaitu aliran tunak (*steady flow*) dan aliran tak tunak (*unsteady flow*). Aliran tunak (*steady flow*) terjadi jika kondisi fluida pada titik manapun tidak terjadi perubahan kecepatan terhadap waktu dengan jangka waktu yang tidak terbatas dan dapat dinotasikan dengan  $\frac{\partial v}{\partial t} = 0$ , apabila pada kondisi kecepatan aliran berubah terhadap waktu  $\frac{\partial v}{\partial t} \neq 0$ , maka aliran tersebut digolongkan menjadi aliran tak tunak (*unsteady flow*).

Udara adalah suatu zat yang memiliki densitas dan viskositas. Densitas tergantung pada tekanan (P) dan temperatur (T). Pada umumnya kendaraan di jalanmelaju dengan kecepatan dibawah sepertiga kecepatan suara. Pada batas kecepatan tersebut harga variasi tekanan dan temperatur dalam aliran dengan harga *freestream* sangat kecil, oleh karena itu perubahan pada densitas dapat diabaikan. Dengan demikian aliran fluida berupa udara yang mengalir di sekeliling kendaraan dapat dikategorikan sebagai aliran fluida *incompressible*.

Properti lain dari udara adalah viskositas. Properti ini dikarenakan oleh gesekan molekuler antar partikel-partikel fluida. Gesekan ini berhubungan dengan fluks momentum, karena adanya *gradient* kecepatan. Untuk fluida *incompressible*, properti ini bergantung pada temperatur. Viskositas yang dimiliki fluida ini dapat menyebabkan terjadinya *friction drag* sehingga timbul gradien kecepatan pada dinding.

## 2.2 Sifat-sifat Fluida (udara)

Udara adalah fluida yang memiliki densitas dan viskositas. Densitas ( $\rho$ ) didefinisikan sebagai massa persatuan volume. Properti ini tergantung pada tekanan (P) dan temperatur (T). Kendaraan di jalan pada umumnya berjalan dengan kecepatan

dibawah sepertiga kecepatan suara. Pada batas kecepatan tersebut harga variasi tekanan dan temperatur dalam aliran dengan harga *freestream* sangat kecil, oleh karena itu perubahan pada densitas dapat diabaikan. Dengan demikian aliran udara yang mengalir di sekeliling kendaraan dapat dikategorikan sebagai aliran fluida *incompressible*. Untuk kondisi standar,  $P = 1 \text{ atm}$  dan  $T = 288 \text{ K}$ , harga densitas atau  $\rho = 1,2250 \text{ kg/m}^3$ .

Properti lainnya dari udara adalah viskositas. Properti ini disebabkan oleh gesekan molekuler antara partikel-partikel fluida. Gesekan ini berhubungan dengan fluks momentum karena *gradient* kecepatan. Untuk fluida *incompressible*, properti ini bergantung pada temperatur. Pada kondisi standar viskositas  $\mu = 1,7894 \times 10^{-5} \text{ Ns/m}^2$  dan  $\nu = 1,4607 \times 10^{-5} \text{ m}^2/\text{s}$ . Viskositas yang dimiliki fluida ini menyebabkan terjadinya *friction drag* sehingga timbul gradien kecepatan pada dinding.

#### a) Densitas

Densitas ( $\rho$ ) atau kerapatan suatu zat adalah ukuran untuk konsentrasi zat tersebut yang dinyatakan dalam massa persatuan volume pada atmosfer bumi. Properti ini bergantung pada tekanan (P) dan temperatur (T). Densitas dinyatakan dalam tiga bentuk, yaitu:

##### 1) Densitas Massa

Densitas massa merupakan perbandingan jumlah massa dengan jumlah volume. Densitas massa dapat dirumuskan dalam bentuk persamaan:

$$\rho = \frac{m}{V} \dots \dots \dots (2.1)$$

Dimana:  $m$  = massa (kg)

$V$  = volume ( $\text{m}^3$ )

$\rho$  = massa jenis ( $\text{kg/m}^3$ )

Harga standarnya pada tekanan  $P = 1,01325 \times 10^5 \text{ N/m}^2$  dengan temperatur  $288,15 \text{ K}$  sehingga densitas udara  $1,225 \text{ kg/m}^3$  dan untuk air adalah  $1000 \text{ kg/m}^3$ .

## 2) Berat Spesifik

Didefinisikan sebagai gaya gravitasi terhadap massa yang terkandung dalam sebuah satuan volume zat.

$$\gamma = \rho \cdot g \dots\dots\dots (2.2)$$

Dimana:  $\gamma$  = berat spesifik (N/m<sup>3</sup>)

Untuk ( $\gamma_{\text{udara}} = 12,07 \text{ N/m}^3$ ) dan ( $\gamma_{\text{air}} = 9,81 \times 10^3 \text{ N/m}^3$ ).

## 3) Densitas Relatif (Spesific Grafity)

Densitas relatif disebut juga *specific grafity* (SG) yaitu perbandingan antara berat spesifik suatu zat dengan berat spesifik air. Karena kerapatan semua zat cair bergantung pada temperatur serta tekanan, maka temperatur zat cair yang dipertanyakan, serta temperatur air dijadikan acuan, harus dinyatakan untuk mendapatkan harga-harga gravitasi yang tepat.

$$SG = \frac{\gamma_{\text{zat}}}{\gamma_{\text{air}}} \dots\dots\dots (2.3)$$

## b) Viskositas

Viskositas merupakan pengukuran ketahanan fluida terhadap deformasi, sedangkan viskositas sendiri disebabkan oleh gesekan molekuler antara partikel-partikel fluida. Gesekan ini berhubungan dengan fluks momentum karena *gradient* kecepatan. Untuk fluida *incompressible*, properti ini bergantung pada temperatur. Viskositas dinyatakan dalam dua bentuk yaitu:

### 1) Viskositas Dinamis ( $\mu$ )

Viskositas dinamis merupakan perbandingan tegangan geser dengan laju perubahannya, besarnya viskositas air bervariasi dan dipengaruhi temperatur. Pada kondisi standar (temperatur kamar 26,5°C) besar viskositas dinamik adalah

$$\mu_{\text{air}} = 8,6 \times 10^{-4} \text{ Ns/m}^2 \text{ dan } \mu_{\text{udara}} = 1,7894 \times 10^{-5} \text{ Ns/m}^2$$

## 2) Viskositas Kinematik ( $\nu$ )

Merupakan perbandingan viskositas dinamik ( $\mu$ ) terhadap kerapatan ( $\rho$ ) :

$$\nu = \frac{\mu}{\rho} \dots \dots \dots (2.4)$$

Viskositas kinematik muncul dalam banyak terapan, misalnya dalam bilangan *reynold* yang tanpa dimensi. Untuk  $\nu_{air}$  pada temperatur 26,5°C ialah  $8,6 \times 10^{-7} \text{ m}^2/\text{s}$  dan  $\nu_{udara} 1,4607 \times 10^{-5} \text{ m}^2/\text{s}$

### c) **Bilangan Reynolds**

Kondisi aliran *laminar* atau *turbulen* dapat dinyatakan dengan bilangan *Reynolds* untuk aliran *incompressible*. Jenis lapis batas pada aliran udara yang mengalir suatu obyek juga sangat ditentukan oleh bilangan *Reynolds* ( $Re$ ). Hal ini dapat dijelaskan bahwa dalam lapis batas, gaya geseran gaya inersia sangat penting. Sedangkan bilangan *Reynolds* sendiri menggambarkan perbandingan antara gaya inersia terhadap gaya geser yang mengkuantifikasikan hubungan kedua gaya tersebut dengan suatu kondisi aliran tertentu.

$$Re = \frac{\text{Gaya inersia}}{\text{Gaya geser}} \dots \dots \dots (2.5)$$

dimana : Gaya Inersia  $= p \times A = \rho \cdot U_{\infty}^2 \cdot L^2$

$$\text{Gaya Geser} = \tau \times A = \left( \frac{\mu \cdot U_{\infty}}{L} \right) \cdot L^2$$

Sehingga,

- Bilangan Reynolds

$$Re = \frac{\rho \cdot U_{\infty}^2 \cdot L^2}{\left( \frac{\mu \cdot U_{\infty}}{L} \right) \cdot L^2} = \frac{\rho \cdot U_{\infty} \cdot L}{\mu} \dots \dots \dots (2.6)$$

dimana :  $\rho$  : Densitas fluida

$U_{\infty}$  : Kecepatan aliran *free stream* fluida

- $L$  : Panjang karakteristik yang diukur pada medan aliran, dalam kasus ini digunakan diameter hidrolis, yaitu  $D_h$
- $\mu$  : Viskositas dinamis fluida

- Untuk aliran internal

Diameter hidrolis ( $D_h$ ) digunakan untuk perhitungan saluran yang tidak berbentuk bundar. Diameter hidrolis dapat didefinisikan sebagai

$$D_h = \frac{4 \cdot A}{P} \dots \dots \dots (2.7)$$

Dimana :  $A$  = Luas penampang  
 $P$  = keliling penampang

Sehingga,

$$Re_h = \frac{\rho \cdot U_{\infty} \cdot D_h}{\mu} \dots \dots \dots (2.8)$$

## 2.3 Teori Aliran Eksternal

Suatu aliran disebut sebagai aliran eksternal (*external flow*) bila aliran tersebut melewati suatu *contour body* yang berada pada aliran fluida tanpa adanya batas yang mengurung. *Eksternal flow* sendiri adalah aliran fluida yang tidak dibatasi oleh permukaan benda, namun seakan – akan permukaan bendalah yang dibatasi oleh aliran fluida tersebut.

### 2.3.1 Terbentuknya *Boundary Layer*

Suatu aliran disebut sebagai aliran eksternal (*external flow*) bila aliran tersebut melewati suatu *contour body* yang berada pada aliran fluida tanpa adanya batas yang mengurung. Sebagai contoh aliran eksternal adalah aliran fluida yang melewati sisi luar dari permukaan lengkung dan pelat datar (*semi-infinite flat plate*).

*Boundary layer* (lapis batas) merupakan lapisan tipis pada solid surface yang terbatas daerah sangat sempit dekat permukaan



kontur dengan kecepatan fluida tidak uniform dikarenakan tegangan geser yang muncul akibat viskositas.

Dari penjelasan di atas, aliran melintasi suatu kontur diklasifikasikan menjadi dua daerah yaitu :

1. Daerah di dalam lapis batas (dekat permukaan kontur) dengan efek viskositas yang sangat berpengaruh (*viscous flow*).
2. Daerah di luar lapis batas dengan efek viskositas diabaikan (*nonviscous flow*).

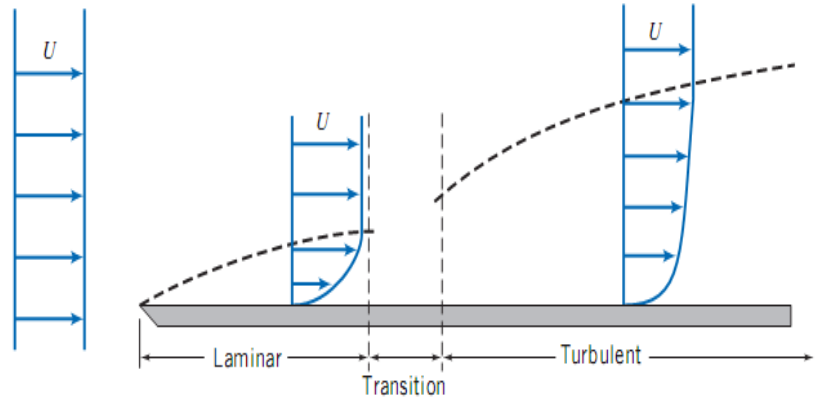
Saat aliran fluida nyata dari *free stream* menuju suatu *contour body*, fluida akan mengalami perubahan kecepatan dari keadaan *uniform* ( $U_\infty$ ) ke kondisi aliran yang mempunyai distribusi kecepatan (*velocity distribution*). Hal ini terjadi karena pengaruh dari viskositas fluida dan *contourbody* yang dilewatinya. Distribusi kecepatan diawali dari suatu titik di permukaan padat, dimana harga kecepatannya nol (*zero velocity*). Kemudian menjadi semakin besar ketika menjauhi permukaan kontur bodi. Pengaruh tegangan geser akan hilang pada posisi tertentu sehingga kecepatan fluida mencapai harga kecepatan fluida *non viscous* ( $u = 0,99 U_\infty$ ). Posisi tersebut merupakan batas daerah *viscous* dengan bagian *non viscous*. Jarak yang terukur dari permukaan padat arah normal hingga pada posisi tersebut disebut dengan tebal lapis batas (*boundary layer thickness*,  $\delta$ ). Dimana tebal lapis batas akan meningkat seiring dengan bertambah jarak lintasan yang dilalui oleh fluida.

Secara umum terjadinya *Boundary Layer* disebabkan oleh karena *fluida* menabrak suatu kontur permukaan padat, karena melewati kontur itulah terjadi perbedaan  $C_p$  di setiap titik yang menimbulkan  $C_D$  dan  $C_L$ .

Struktur *boundary layer flow* dapat digambarkan dengan mengamati gerakan partikel fluida. Saat mengalir diluar *boundary layer*, partikel mempertahankan bentuk asalnya sambil bergerak translasi namun tidak berotasi dan efek *viscosity* dapat diabaikan. Kondisi dengan *zero vorticity* ini dinamakan *irrotational*.

Gangguan mulai terjadi saat partikel memasuki *boundary layer* karena adanya *velocity gradient* dan efek *viscosity*. Akibatnya, selama bergerak translasi, partikel fluida juga bergerak

rotasi. Dengan demikian *vorticity*-nya tidak sama dengan nol (*non zero vorticity*). Kondisi ini dinamakan *rotational*.

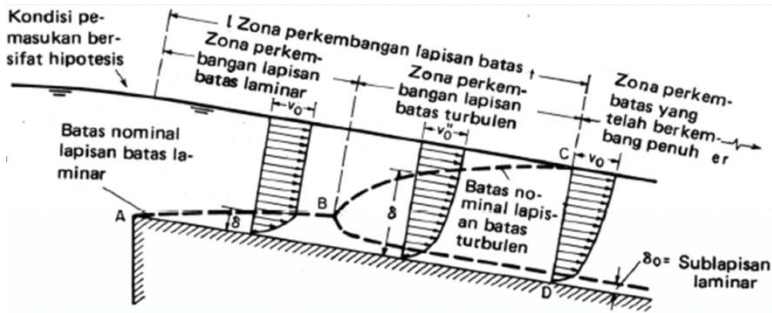


Gambar 2.1 *Boundary layer* pada pelat datar  
(Fox dan Mc. Donald, 8<sup>th</sup> edition, 2011, halaman 425)

Gambar di atas menunjukkan suatu pengembangan *boundary layer* sepanjang permukaan pelat. Pada daerah ini terjadi dua bentuk aliran. Awalnya aliran adalah *laminar* sepanjang jarak tertentu dari *leading edge*, kemudian terjadi suatu transisi aliran yang akhirnya akan berubah menjadi *turbulen*. Untuk aliran *incompressible* melewati *smooth flate plate*(*zero pressure gradient*), perubahan dari *laminar* ke *turbulen* dapat dipengaruhi oleh *Reynolds number*,

$$\text{Re}_x = \frac{\rho \cdot U_{\infty} \cdot x}{\mu} \dots\dots\dots (2.9)$$

Studi kasus terbentuknya *boundary layer* akan dijelaskan pada gambar berikut :



Gambar 2.2 Teori terbentuknya *boundary layer*

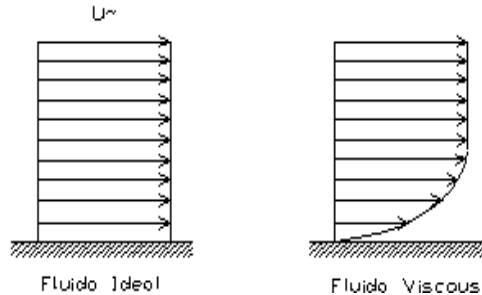
(<https://septiankmasdi.wordpress.com/2012/05/27/boundary-layer/>)

Aliran diawali dengan aliran *laminar* yang menghasilkan lapisan batas *laminar* berupa kurva AB dengan distribusi bersifat parabolis. Aliran yang dilanjutkan bersifat turbulen dengan titik perubahan pada titik B. Garis BC merupakan lapisan batas turbulen dengan distribusi bersifat logaritmis. *Sub lapisan laminar* akan terbentuk apabila permukaan saluran relatif halus dengan kecepatan rendah. Di dalam sub lapisan ini aliran bersifat *laminar* dan di atasnya merupakan zona peralihan dari sifat *laminar* ke *turbulen*. Lapisan batas *turbulen* CD dengan pola tertentu akan terbentuk apabila aliran seragam sepanjang saluran.

### 2.3.2 Aliran *Nonviscous* dan *Viscous*

Pada dasarnya aliran terbagi atas dua jenis yaitu aliran *viscous* dan aliran *non viscous*. Aliran *non viscous* bukan berarti bahwa aliran tidak mempunyai viskositas atau  $\mu = 0$ , tetapi dikarenakan setiap fluida pasti mempunyai viskositas tertentu. Aliran *non viscous* adalah aliran yang mempunyai gradien kecepatan mendekati nol atau tegangan gesernya mendekati nol. Sedangkan untuk aliran *viscous*, efek dari viskositasnya akan mengakibatkan tegangan geser antara partikel fluida dengan permukaan padat yang dilaluinya. Pada aliran fluida ideal, semua

partikel akan bergerak pada kecepatan yang sama, tetapi pada aliran *viscous* yang mengikutkan tegangan geser akan menjadikan profil kecepatan fluidanya akan menjadi tidak seragam seperti gambar 2.3 dibawah ini.

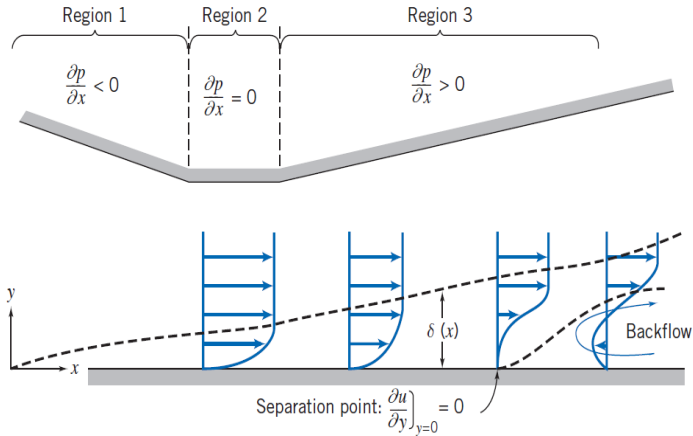


Gambar 2.3 Perbedaan antara fluida ideal dan *viscous*  
(Ref 8, Halaman 40)

Untuk aliran *viscous*, kecepatan fluida tepat berada diatas permukaan padat sama dengan nol. Semakin jauh dari permukaan padat, maka secara bertahap tegangan geser yang terjadi semakin berkurang. Sehingga berangsur-angsur juga kecepatan aliran akan menjadi semakin besar. Dan pada titik tertentu pengaruh tegangan geser terhadap aliran akan hilang, sehingga kecepatan aliran akan mencapai harga yang sama dengan aliran bebasnya.

### 2.3.3 Separasi Aliran Pada Boundary Layer

Dalam *boundary layer* akan ditemukan suatu fenomena yang disebut dengan separasi. Separasi ini mengakibatkan aliran yang terbalik arahnya dari aliran utama. Separasi merupakan peristiwa dimana aliran fluida terpisah dari permukaan benda. Proses separasi diawali dengan adanya aliran fluida yang terus menerus mengalami peerubahan karena adanya gaya gesek. Akibat adanya gaya gesek tersebut, momentum aliran akan berkurang sampai suatu saat momentum alirannya sudah tidak bisa mengatasi hambatan sehingga aliran fluida akan terpisah dari permukaan benda, Padatitik dimana separasi terjadi, *gradient* tekanan pada permukaan bodi adalah nol dan aliran fluida di belakang titik separasi arahnya berlawanan dengan aliran utama.



Gambar 2.4 *Boundary layer flow* dengan *pressure gradient*.  
(Ref 8, Halaman 443)

Separasi sangat dipengaruhi oleh *gradient* tekanan sepanjang aliran, khususnya oleh *adverse pressure gradient*, yaitu tekanan yang semakin meningkat sejajar dengan arah aliran sepanjang permukaan benda kerja  $\frac{dP}{dx} > 0$ . Pada daerah *adverse pressure gradient*, aliran fluida akan mengalami hambatan selain karena adanya gaya gesek juga karena adanya kenaikan tekanan pada arah aliran fluida. Pada saat momentum fluida sudah tidak dapat melawan hambatan ini, aliran fluida tidak akan bisa bergerak lebih jauh sepanjang permukaan benda hingga aliran akan mengalami separasi.

#### a) **Separasi Aliran Dua-Dimensi (2D)**

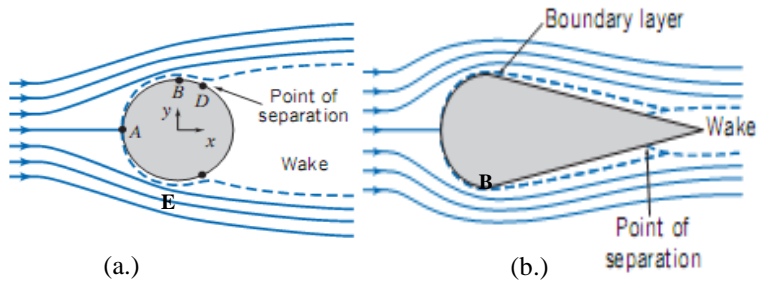
Separasi aliran fluida dua dimensi membawa kerugian pada aliran *laminar* atau aliran yang dalam kondisi paralel. Aliran *laminar* dua dimensi tersebut akan dirusak oleh efek friksi dan adanya *adverse pressure gradient* pada permukaan dari solid. Separasi ini dimulai pada titik dimana perubahan kecepatan ke arah  $y$  sama dengan nol. Hal ini dapat dilihat dalam gambar 2.4.

*Vorticity* yang terjadi pada titik ini sangat besar sehingga momentum yang ada mulai dirusak *vorticity* tersebut dan

terjadilah *vortex*. *Vortex* merupakan daerah di belakang daerah separasi. Ada dua daerah yang ada pada daerah separasi ini yaitu daerah *laminar* yang terseparasi dan daerah resirkulasi. Daerah separasi tersebut semakin ke belakang semakin besar sampai pada suatu titik dimana alirannya sudah kembali ke kondisi paralel (alirannya sudah paralel), dan hal ini dikenal dengan *reattachment*. Pada titik ini momentum yang terdapat di dalam aliran fluida ini sudah dapat mengatasi *adverse pressure gradient* yang terjadi sebelumnya atau dengan kata lain momentumnya sudah mendapatkan tambahan kembali dari kondisi *freestream*-nya. Namun aliran ini sudah berubah menjadi aliran yang *turbulen* karena penambahan momentum yang ada tersebut melebihi dari kondisi *laminar*-nya. Pada titik ini momentum yang terdapat di dalam aliran fluida ini sudah dapat mengatasi *adverse pressure gradient* yang terjadi sebelumnya atau dengan kata lain momentumnya sudah mendapatkan tambahan kembali dari kondisi *freestream*-nya. Namun aliran ini sudah berubah menjadi aliran yang *turbulen* karena penambahan momentum yang ada tersebut melebihi dari kondisi *laminar*-nya. Aliran yang *turbulen* ini baik sekali untuk mengatasi *adverse pressure gradient*.

Kecepatan yang mengelilingi silinder meningkat sampai suatu titik maksimum D dan kemudian berkurang saat bergerak lebih jauh kebelakang dari titik D. Titik D disebut titik separasi (*separation point*), dimana partikel fluida mendorong objek dan menyebabkan terjadinya *wake*.

Pada suatu aliran *inviscid* peningkatan distribusi kecepatan dihubungkan oleh pengurangan distribusi tekanan pada aliran yang melintasi profil silinder tersebut. Sehingga pada suatu aliran *incompressible inviscid flow* yang melintasi silinder, distribusi tekanan disepanjang permukaan dari silinder berkurang saat berjalan dari A-D dan akan meningkat lagi saat bergerak dari D-E. Pada aliran *viscous steady incompressible* bentuk aliran akan tampak seperti gambar berikut ini :



Gambar 2.5(a.) Aliran *incompressible* melewati bola (sphere)

(b.) Separasi aliran melewati benda *streamline*  
(Ref 8, halaman 40)

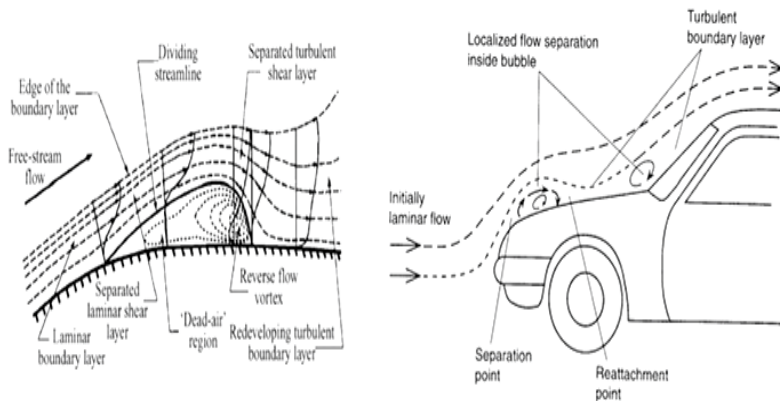
Pada gambar 2.6b bagaimana bentuk streamline bekerja. Gaya drag pada kebanyakan aerodinamik karena tekanan rendah pada *wake*: jika *wake* dapat dikurangi atau dihapus, drag akan dapat banyak dikurangi. Jika kita membuat bola menyerupai bentuk air mata pada gambar 2.6b streamline terbuka, dan tekanan akan meningkat dengan pelan, seperti memperpanjang aliran sehingga partikel aliran tidak didorong untuk memisahkan dari objek sampai mencapai akhir dari objek. *Wake* yang terjadi lebih kecil, sehingga mengurangi tekanan drag. Hanya satu aspek negatif dari *streamline* ini adalah luas permukaan total dengan gesekan terjadi lebih besar, sehingga drag karena gesekan akan sedikit berkurang.

Namun pada aliran setelah titik B tekanan akan meningkat dalam arah aliran sehingga pada beberapa titik momentum aliran dari fluida didalam *boundary layer* tidak cukup untuk membawa elemen jauh kedalam daerah peningkatan tekanan sehingga aliran fluida yang berdekatan pada permukaan akan mengalami pemecahan ke arah balik dan aliran akan terseparasi dari permukaan. Hasil dari separasi *boundary layer* pada daerah *relative* tekanan rendah dibelakang body yang mana momentum alirannya tidak mencukupi disebut *wake*.

## b) Separasi *Bubble*

Separasi *bubble* adalah separasi yang dilanjutkan dengan penyentuhan kembali fluida yang telah terseparasi ke *solid body*. Seperti terlihat pada gambar 2.7,

Separasi *bubble* dimulai dengan terpisahnya *boundary layer laminar* dari dinding. Tepi *boundary layer* terangkat dan *shear layer laminar* yang terseparasi akan berinteraksi dengan *free stream*. Aliran mendapat injeksi energi dari *free stream* yang kemudian memaksa *shear layer* untuk *attach* kembali ke *solid body*. Setelah mencapai titik *reattachment*, aliran diperlambat lagi karena adanya gesekan dan *adverse pressure gradient* yang lebih kuat, sehingga terjadi separasi *massive*.

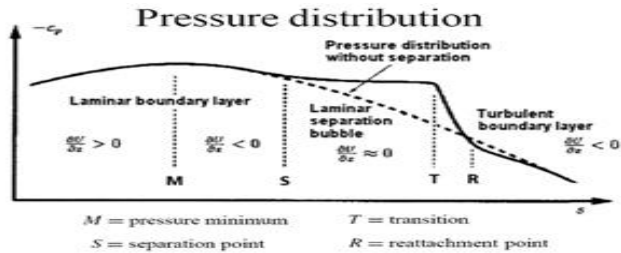


Gambar 2.6 Deskripsi skematik separasi *bubble* dan transisi lapisanbatas

(<http://www.f1insight.co.uk/2015/04/aerodynamics-in-racing-vehicle-design.html>)

Daerah di bawah *shear layer laminar*, yang merupakan *downstream* dari titik separasi (dimulai dari titik dimana *dividing streamline* meninggalkan dinding), adalah daerah tertutup berisi *recirculating flow* dengan kecepatan lambat. Sedangkan fluida yang di dekat dinding seolah-olah diam sehingga disebut *dead-air region*. Selain itu nilai *wall pressure* dalam daerah aliran yang terseparasi adalah konstan kecuali daerah belakang *bubble* dimana terjadi osilasi tekanan yang kuat. Hal ini dikarenakan pusat *recirculating flow* berada dekat bagian belakang *bubble*.





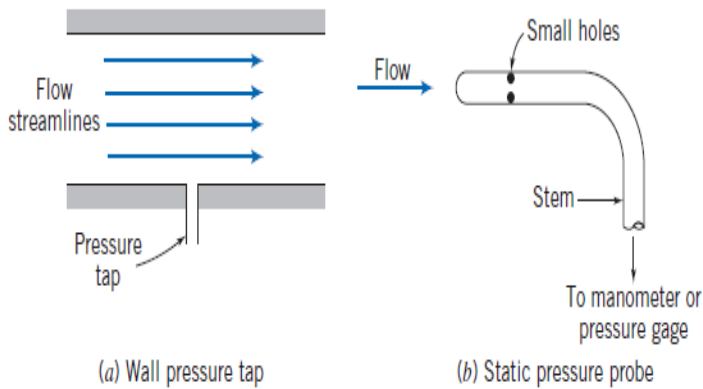
Gambar 2.7 Distribusi tekanan pada separasi *bubble*  
(Bao, F. and Dallmann, 2003)

Dari distribusi tekanan pada gambar 2.8, tampak bahwa tekanan statis cenderung bernilai konstan selama *downstream* dari titik separasi. Hal ini dikarenakan kecepatan partikel fluida di daerah *separated flow* sangat lambat. Tekanan kembali meningkat setelah separasi *bubble*.

### c) Tekanan Statis, Stagnasi, dan Dinamis

Tekanan  $P$  yang digunakan pada persamaan Bernoulli adalah tekanan termodinamis atau lebih dikenal dengan tekanan statis. Tekanan statis adalah tekanan yang diukur oleh alat ukur yang bergerak bersama-sama aliran dengan kecepatan yang sama. Bagaimanapun juga cara pengukuran yang demikian sangat sulit dilakukan. Oleh karena itu perlu ada cara yang praktis untuk mengukurnya.

Fluida yang mengalir lurus akan mempunyai *streamlines* lurus pula dan tidak mempunyai variasi tekanan ke arah normal dari aliran *streamlines* tersebut. Kenyataan ini memungkinkan untuk melakukan pengukuran tekanan statis dengan menggunakan *wall pressure tap* yang ditempatkan di daerah dimana aliran *streamlines* lurus, seperti yang terlihat pada gambar 2.9 dibawah ini.



Gambar 2.8 Pengukuran tekanan statis  
(Ref 8, halaman 244)

*Pressure tap* adalah sebuah lubang kecil yang dibuat pada dinding dimana axisnya tegak lurus terhadap permukaan dinding. Apabila lubang tersebut tegak lurus terhadap dinding suatu saluran dan bebas dari kotoran, akurasi pengukuran tekanan statis akan dapat diperoleh dengan menghubungkan *pressure tap* dengan suatu alat ukur yang sesuai. Apabila fluida mengalir jauh dari dinding atau bila *streamlines*-nya berbentuk kurva, akurasi pengukuran tekanan statis dapat diperoleh dengan menggunakan *pressure probe*, seperti yang terlihat pada gambar 2.9. Tekanan stagnasi adalah tekanan yang dapat diukur bila aliran diperlambat sampai kecepatannya sama dengan nol dengan proses tanpa gesekan. Pada aliran *incompressible*, persamaan Bernoulli dapat digunakan sehubungan dengan perubahan kecepatan dan tekanan sepanjang *streamlines*. Dengan mengabaikan diferensial elevasi, persamaan Bernoulli menjadi :

$$\frac{p}{\rho} + \frac{v^2}{2} = \text{konstan}$$

Bila tekanan statis  $p$  pada suatu titik dalam suatu aliran dimana kecepatannya adalah  $V$ , maka tekanan stagnasi  $p_0$ , dimana kecepatan stagnasi  $V_0$  adalah nol, maka :

$$\frac{p_o}{\rho} + \frac{V_o^2}{2} = \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2}$$

dimana  $V_o = 0$ , sehingga :

$$\frac{p_o}{\rho} = \frac{p}{\rho} + \frac{V^2}{2}$$

atau,

$$p_o = p + \frac{1}{2} \rho V^2$$

Persamaan di atas adalah kalimat matematis dari definisi tekanan stagnasi, yang valid untuk aliran *incompressible*. Bentuk  $\frac{1}{2} \rho V^2$  umumnya disebut tekanan dinamis. Jadi persamaan tekanan

dinamis adalah :

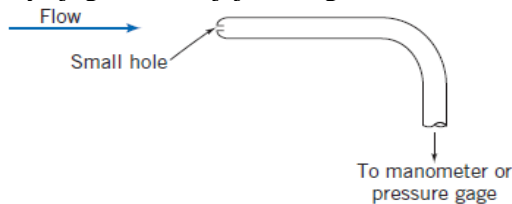
$$\frac{1}{2} \rho V^2 = p_o - p$$

dan kecepatannya adalah :

$$V = \sqrt{\frac{2(p_o - p)}{\rho}} \dots \dots \dots (2.10)$$

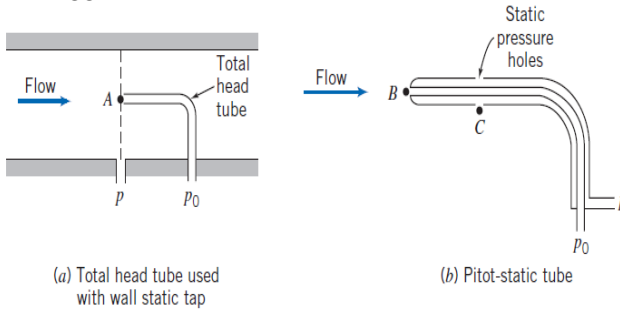
Jadi, bila tekanan stagnasi dan tekanan statis diukur pada suatu titik, maka persamaan kecepatan diatas akan menghasilkan kecepatan aliran lokal.

Tekanan stagnasi dapat diukur dengan menggunakan sebuah *probe* dimana lubangnya langsung berhadapan dengan aliran seperti terlihat pada gambar 2.10. *Probe* ini dikenal dengan nama *stagnation pressure probe* atau *pitot tube*. Daerah pengukurannya juga harus sejajar dengan arah aliran lokal.



Gambar 2.9 Pengukuran tekanan stagnasi  
(Ref 8, halaman 245)

Pada gambar 2.10 terlihat bahwa tekanan statis yang sejajar dengan garis di titik A dapat dibaca dari *wall static pressure tap*. Sedangkan tekanan stagnasi dapat diukur langsung pada titik A dengan menggunakan *total head tube*.



Gambar 2.10 Pengukuran Tekanan Stagnasi dan Tekanan Statis  
(Ref 8, halaman 246)

Terkadang dua buah *probe* dapat dikombinasikan seperti pada *pitot-static tube* (gambar 2.11 b). Tabung bagian dalam digunakan untuk mengukur tekanan stagnasi pada titik B, sedangkan tekanan statis pada titik C dibaca melalui lubang-lubang kecil pada tabung bagian luar. Pada daerah aliran dimana variasi tekanan statis dalam arah *streamwise*-nya kecil, *pitot-static tube* dapat digunakan untuk mencari kecepatan pada titik B, dengan menggunakan persamaan kecepatan di atas dan mengasumsikan  $p_b = p_c$

Perbedaan antara tekanan lokal statik pada setiap titik dalam aliran dengan tekanan statik pada *freestream* bergantung langsung dengan tekanan dinamik pada *freestream*, dan perbandingan ini yang disebut dengan koefisien tekanan atau *pressure coefficient* ( $C_p$ ).

$$C_p = \frac{p - p_\infty}{\frac{1}{2} \rho V_\infty^2} \dots \dots \dots (2.11)$$

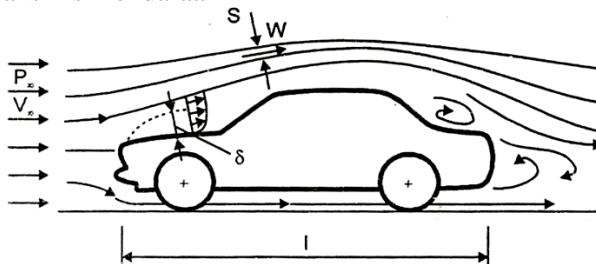
Dimana :  $P$  = tekanan *local static* atau tekanan pada kontur

$P_{\infty}$  = tekanan statik *freestream*

$V_{\infty}$  = kecepatan *freestream*

## 2.4 Prinsip Dasar Aliran Angin pada Kendaraan

Secara umum fenomena aliran pada kendaraan dapat dikategorikan dalam 2 aliran yaitu aliran *external* dan aliran *internal*. Aliran *external* adalah aliran udara yang terletak di sekitar kendaraan dan aliran udara yang masuk ke dalam bagian mesin. Aliran *internal* adalah aliran yang terletak dalam bagian permesinan misalnya proses aliran fluida di dalam mesin dan sistem transmisi kendaraan



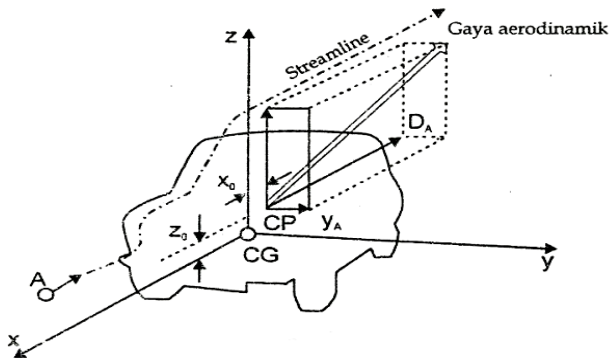
Gambar 2.11 Pola aliran udara 2D pada kendaraan  
(Sutantra N, 2001, Halaman 114)

Pola aliran di sekitar bodi kendaraan dapat dilihat pada gambar 2.12. Pada gambar ini menggambarkan terjadinya gaya dan momen aerodinamis pada kendaraan yang nantinya juga akan berpengaruh terhadap gaya hambat (*drag*) dari kendaraan.

### 2.4.1 Pola Aliran di Sekitar Kendaraan

Kendaraan bermotor yang sedang berjalan mempunyai dua bidang kontak yaitu terhadap udara dan terhadap jalan/tanah. Kendaraan yang berjalan akan bergerak relatif terhadap jalan/tanah. Apabila udara diam yaitu pada keadaan tidak ada angin maka kendaraan akan memiliki kecepatan relatif yang sama terhadap jalan/tanah dan juga terhadap udara. Sedangkan jika ada aliran udara relatif terhadap tanah yaitu ada angin yang berhembus, maka kendaraan akan memiliki perbedaan kecepatan relatif terhadap jalan/tanah dan terhadap udara.

Di dalam pendekatan terhadap aerodinamika kendaraan, diasumsikan tidak ada angin yang berhembus (atmosfir sebagai kesatuan tanah) dan kecepatan kendaraan dapat dianggap konstan. Pada dasarnya semua fenomena aerodinamis yang terjadi pada kendaraan disebabkan adanya gerakan relatif dari udara di sepanjang bentuk bodi kendaraan.



Gambar 2.12 Pola aliran udara disekitar kendaraan  
(Ref 9, Halaman 115)

Pada gambar 2.13 dapat diketahui jika pada waktu itu tidak ada angin yang berhembus dan diasumsikan kecepatan mobil konstan, maka partikel udara berikutnya juga akan melewati titik A tersebut dan mengikuti alur lintasan yang sama. Dengan demikian dapat didefinisikan *streamline* adalah garis-garis yang dibuat di dalam medan kecepatan sehingga setiap saat garis-garis tersebut akan searah dengan aliran disetiap titik didalam medan aliran tersebut.

*Streamline* pada tempat yang jauh dari kendaraan akan sejajar dan tidak terganggu. Sedangkan *streamline* di sekitar kendaraan akan mempunyai pola aliran yang sangat kompleks dikarenakan bentuk kendaraan itu sendiri yang kompleks sehingga di sekeliling kendaraan akan terdapat daerah gangguan aliran udara. Dengan demikian dapat dikatakan bahwa gerakan dari partikel yang terletak jauh dari kendaraan akan memiliki

kecepatan relatif yang sama dengan kecepatan kendaraan. Sedangkan pada daerah gangguan di sekeliling kendaraan, maka kecepatan relatif dari partikel sangat bervariasi, lebih besar atau lebih kecil dari kecepatan aktual kendaraan.

#### **2.4.2 Pola Aliran di Permukaan Kendaraan**

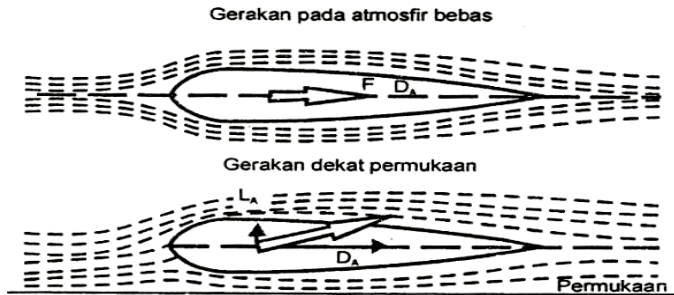
Pola aliran di permukaan kendaraan akan menyebabkan efek viskositas. Karena adanya efek viskositas dari udara maka akan menyebabkan timbulnya *boundary layer* di sepanjang permukaan kendaraan sehingga timbul *gradient* kecepatan pada permukaan kendaraan. Adanya *gradient* kecepatan menyebabkan kecepatan aliran udara pada permukaan kendaraan sangat bervariasi tergantung dari bentuk dan jenis kendaraan tersebut. Dengan adanya *gradient* kecepatan maka akan timbul distribusi tekanan di sepanjang permukaan kendaraan.

Bagian depan kendaraan merupakan daerah tekanan positif. Hal ini disebabkan adanya efek tumbukan aliran udara pada bagian depan sehingga laju aliran lebih lambat dan mengakibatkan daerah tekanan positif. Pada posisi stagnasi (nilai  $C_p = 1$ ) yang merupakan daerah tekanan tertinggi dimana energi kinetik aliran udara diubah menjadi energi potensial, kecepatan aliran nol sehingga tekanannya tertinggi. Dari titik stagnasi, aliran udara akan mengalir kembali sehingga akan terjadi penurunan tekanan pada bodi permukaan kendaraan. Pada permukaan di bagian lekukan pada kap mesin kendaraan akan mengalami penurunan kecepatan aliran udara.

Pada pola aliran di permukaan kendaraan akan mengakibatkan efek separasi yang akan menaikkan tekanan pada kendaraan sehingga gaya hambat aerodinamis (*drag*) yang ditimbulkan akan lebih besar.

#### **2.4.3 Pola Aliran di Bawah Kendaraan**

Pola aliran udara di sekitar suatu profil yang bergerak pada atmosfer bebas berbeda dengan suatu profil yang bergerak dekat tanah (*ground*).



Gambar 2.13 Pola aliran udara antara profil udara bebas dan permukaan  
(Ref 9, Halaman 119)

Suatu profil yang bergerak pada atmosfer bebas akan mempunyai pola aliran udara yang simetris sehingga mempunyai distribusi tekanan yang simetris antara bagian atas dan bawah profil dan akibatnya tidak akan timbul gaya *lift*. Pada profil yang bergerak dekat dengan tanah akan menimbulkan pola aliran yang tidak simetris dengan sumbu profil sehingga akan menimbulkan gaya aerodinamis. Gaya aerodinamis bekerja miring terhadap sumbu kendaraan dan dapat timbul gaya *drag* dan *lift*. Sehingga dapat dikatakan tekanan yang dihasilkan pada bawah kendaraan lebih besar daripada permukaan atas kendaraan.

Pada permukaan kendaraan yang bergerak dekat dengan tanah, permukaan atas mobil memiliki kelengkungan lebih besar daripada permukaan bawah, sebagai akibatnya jarak yang ditempuh aliran udara pada permukaan atas lebih panjang daripada permukaan bawah kendaraan pada periode waktu yang sama.

Menurut hukum kontinuitas, semakin dekat suatu profil bergerak diatas tanah kecepatan aliran udara di antara profil dan tanah akan semakin tinggi karena adanya pengecilan luasan, sehingga tekanan yang dihasilkan akan semakin mengecil. Tetapi pada kondisi real, dimana aliran udara memiliki viskositas maka pada jarak *ground clearance* yang sangat kecil akan berbentuk *boundary layer* pada tanah. *Boundary layer* tersebut akan mengadakan interaksi satu sama lain sehingga akan



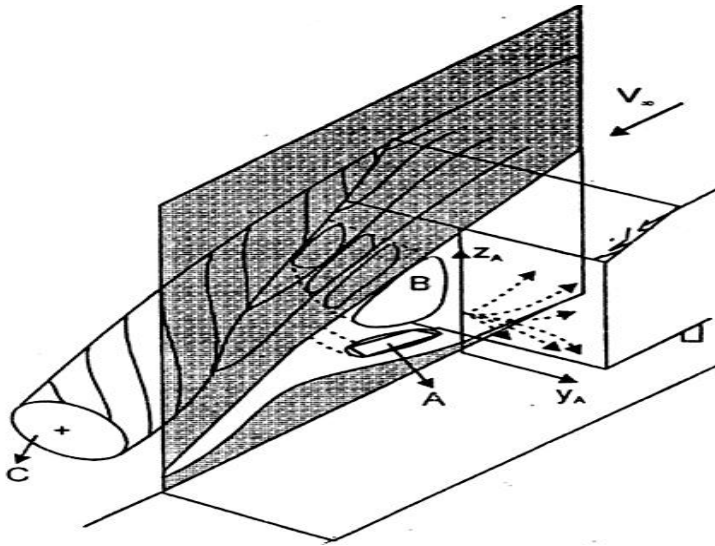
memperlambat kecepatan aliran tekanan yang dihasilkan semakin besar.

Pada kendaraan, kecepatan aliran udara pada bagian bawah juga dipengaruhi oleh suatu profil mesin bagian bawah dan kekasaran permukaan. Adanya berbagai tonjolan profil mesin pada bagian bawah akan menyebabkan separasi aliran sehingga kecepatan aliran rendah dan tekanan semakin besar.

#### **2.4.4 Pola Aliran di Samping Kendaraan**

Kecepatan aliran udara di sepanjang bagian samping kendaraan rata-rata lebih cepat dibandingkan bagian bawah kendaraan. Hal ini menyebabkan adanya gerakan aliran udara dari bagian bawah kendaraan menuju bagian samping kendaraan dan pada kecepatan tinggi akan membentuk rotasi berbentuk pusaran atau *vortex*. Perpindahan aliran udara ini disebabkan perbedaan tekanan antara bagian bawah bodi dengan bagian samping bodi. *Vortex* ini terjadi di sepanjang bodi mobil (*attached vortex*) dan di bagian belakang mobil (*trailing vortex*). Terjadinya *vortex* ini sangat merugikan, karena akan menimbulkan tekanan rendah. Vortek terbesar terjadi di bagian belakang bodi yang disebut *wake*, *vortex* ini menyebabkan tekanan rendah dan mengakibatkan perbedaan tekanan antara bagian depan bodi dengan bagian belakang bodi yang menyebabkan terjadinya gaya dorong ke belakang yang merugikan. Tekanan terendah terjadi jika terjadi *vortex* yang kecil seperti pada *bubble separation* tekanan yang dihasilkan sangat rendah, jauh lebih rendah daripada *massive separation* yang terjadi di daerah *wake*. Untuk menghindari adanya *vortex* maka dibuatlah bodi yang *streamline* dan tidak ada sudut belokan yang tajam untuk menghindari *bubble separation* maupun *massive separation*.

Adanya perbedaan tekanan pada bagian pilar belakang yaitu antara bagian samping kendaraan dengan kemiringan kaca belakang akan menimbulkan *vortex*. Dengan demikian pada bagian belakang akan terjadi suatu pola aliran udara yang sangat kompleks dimana terjadi penyatuan *attached vortex* dan *vortex* pilar sehingga dibelakang kendaraan akan terbentuk aliran *turbulen*. Formasi *trailing vortex* pada bagian belakang kendaraan dapat dilihat pada gambar dibawah ini.



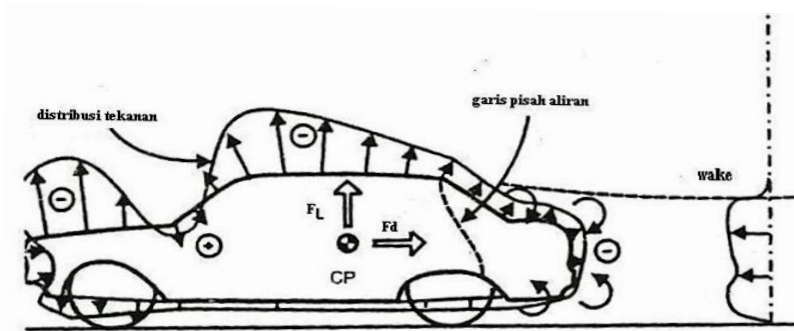
Gambar 2.14 Pola aliran udara di bagian belakang kendaraan  
(Ref 9, Hslaman 121)

## 2.5 Gaya Aerodinamika

Merupakan gaya-gaya yang diterima oleh satu bodi akibat fluida yang mengalir. Dengan adanya fluida yang mengalir maka mendapat gaya tekan dan geser. Akibatnya gaya-gaya tersebut membentuk resultan gaya yang disebut gaya aerodinamika. Untuk resultan yang searah dengan aliran disebut gaya drag, sedangkan gaya yang tegak lurus aliran adalah gaya lift.

### 2.5.1 Gaya Drag (Gaya Hambat)

Gaya hambat (*drag*) adalah gaya yang bekerja dalam arah horizontal (paralel terhadap aliran) dan berlawanan arah dengan arah gerak maju kendaraan. Besarnya gaya hambat (*drag*) untuk setiap bentuk kendaraan berbeda satu dengan yang lainnya, dan ini tergantung pada faktor koefisien *drag* atau  $C_D$ . Selain itu juga dipengaruhi oleh luasan frontal dari kendaraan, dan tekanan dinamik.



Gambar 2.15 Hambatan bentuk pada kendaraan  
(Ref 9, Halaman 124)

Adapun perumusan gaya hambat (*drag*) pada kendaraan adalah sebagai berikut:

$$F_D = \frac{1}{2} C_d \cdot \rho \cdot V_a^2 \cdot A_f \dots\dots\dots (2.12)$$

Dimana:     A=Luas frontal  
              ρ=Densitas udara  
              V=Kecepatan kendaraan relative terhadap udara

Hubungan antara koefisien *drag* ( $C_D$ ) dan luas frontal kendaraan ( $A$ ) disebut dengan faktor bentuk atau *shape factor*. Pertimbangan untuk sebuah bodi dua dimensi di dalam suatu aliran, seperti pada gambar 2.16. *control volume* digambarkan di sekeliling bodi yang ditunjukkan dengan garis putus-putus. Control volume dibatasi oleh.

1. *Upper* dan *lower streamline* yang letaknya jauh di atas dan di bawah bodi (ab dan hi secara berturut-turut)
2. Garis yang tegak lurus terhadap kecepatan aliran yang letaknya jauh di muka (di depan) dan di belakang bodi (ai dan bh secara berturut-turut)
3. Potongan yang mengelilingi dan membungkus permukaan bodi (cdfg).

Gaya aerodinamik *drag* selain bergantung pada koefisien *drag* dan hubungannya seperti rumusannya di atas, itu masih juga dipengaruhi oleh faktor-faktor seperti sifat turbulensi aliran dan bilangan *reynold*. Ketergantungan pada bilangan *reynold* ini mempunyai arti bahwa koefisien *drag* bervariasi sesuai dengan kecepatan. Tetapi pengaruh ini menjadi tidak signifikan apabila kecepatan kendaraan telah melewati kecepatan normal *cruising*. Hanya dalam pengujian model kendaraan yang dilakukan di terowongan angin atau *wind tunnel*, faktor bilangan *reynold* menjadi sangat penting.

Gaya hambat atau *drag force* yang terjadi pada kendaraan menurut **Barnard (1996)** sumbernya berasal dari *surface friction drag*, *pressure* atau *form drag*, *trailing vortex drag*, *extrencencedrag*, *drag* karena roda, dan *drag* karena sistem pendingin. Namun pada analisa gaya *drag* sudut pandang 2 dimensi *drag* karena roda, dan *drag* karena sistem pendingin diabaikan. Hal ini diakibatkan bentuk model uji yang minim dan tidak adanya peralatan tersebut.

#### a) *Surface friction drag*

Pengaruh *surface friction drag* terhadap koefisien *drag* relatif kecil. Menurut **Barnard(1996)** yang mengutip dari hasil penelitian **Carr (1983)** bahwa besarnya sekitar 0,04 dari harga  $C_D$  keseluruhan untuk profil yang halus, dan sekitar 0,11 untuk profil yang kasar.

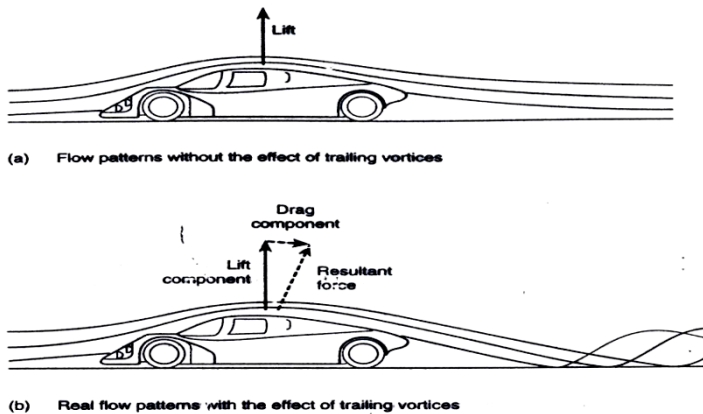
#### b) *Pressure atau form drag*

Aerodinamik *drag* pada kendaraan sebagian besar disebabkan oleh perbedaan tekanan yang terjadi antara permukaan bagian belakang yang rata-rata lebih rendah dari permukaan bagian depan. Distribusi tekanan yang terjadi disekeliling kendaraan dipengaruhi oleh interaksi beberapa faktor, yang terutama adalah lapisan batas atau *boundary layer*.

#### c) *Trailing vortex drag*

Aliran yang mengalir pada suatu kendaraan sebenarnya adalah tiga dimensi. Konsekuensinya terjadi tekanan yang

rendah pada permukaan bagian atas dibandingkan dengan bagian bawah. Akibatnya timbul gaya angkat atau *lift force*. Selain itu udara cenderung mengalir dari sisi bawah yang bertekanan tinggi ke bagian atas yang bertekanan rendah, sehingga timbul *vortices* pada daerah *wake*. *Vortices* ini disebut dengan *trailing vortices*. Terbentuknya *trailing vortices* menghabiskan momentum aliran yang cukup besar sehingga ini juga merupakan sumber dari *drag*. Gambar di bawah ini menunjukkan bentuk aliran udarayang melewati bodi mobil dengan *ground effect* yang terjadi untuk aliran dua dimensi dan aliran tiga dimensi.



Gambar 2.16 Bentuk *trailing vortice* pada aliran melewati bodi mobil dengan *ground effect* sudut pandang 2D maupun 3D

(<http://www.flinsight.co.uk/2015/04/aerodynamics-in-racing-vehicle-design.html>)

Dari gambar di atas tampak pada aliran tiga dimensi *vortice* menarik udara di belakang kendaraan sehingga menciptakan tekanan yang rendah disana dan akibatnya aliran tertarik ke bawah. Karena udara berputar dengan kecepatan yang tinggi, maka sesuai dengan persamaan Bernoulli tekanan pada *vortex* rendah. Dengan berkurangnya tekanan pada bagian belakang kendaraan maka akan memperbesar beda

tekanan yang terjadi antara di depan dan belakang kendaraan yang akhirnya akan menaikkan *drag*.

Pada proses terjadinya pusaran atau *vortice* ini banyak energi yang terpakai, sehingga hal ini juga merupakan sumber *drag*.

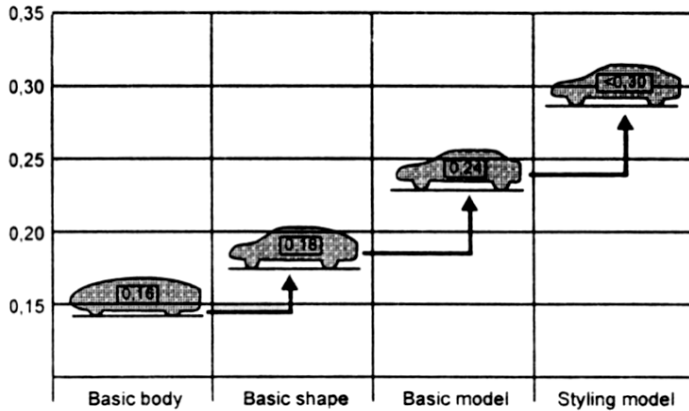
**d) *Extrencence drag***

Banyaknya bagian yang menonjol yang terdapat pada permukaan kendaraan sehingga membentuk celah, seperti kaca spion, dapat menyebabkan terjadinya separasi lokal yang akhirnya juga menimbulkan aliran *vortice*. Akibatnya dapat menghasilkan *drag*. Selain itu *drag* dapat juga terjadi karena bagian yang menonjol tersebut dapat mempengaruhi transisi dari lapisan batas, sehingga timbulnya separasi pada aliran utama.

### **2.5.2 Gaya Lift (Gaya Angkat)**

Perbedaan bentuk antara permukaan atas dan bagian bawah kendaraan menyebabkan aliran udara pada permukaan atas lebih cepat daripada aliran udara pada permukaan bawah, sehingga tekanan pada permukaan atas kendaraan lebih rendah daripada tekanan permukaan bawah.

Faktor lain adalah kekasaran bagian permukaan bawah kendaraan yang disebabkan oleh profil mesin dan komponen lain yang memperlambat aliran di bawah sehingga memperbesar tekanan aliran permukaan bawah. Karena itu tekanan yang bekerja pada bagian bawah kendaraan secara umum lebih besar dari tekanan yang bekerja pada bagian atas kendaraan sehingga menimbulkan terbentuknya gaya angkat karena adanya desakan aliran udara dari permukaan bawah ke permukaan atas kendaraan.



Gambar 2.17 Distribusi koefisien gaya angkat (*lift force*)  
(Ref 9, Halaman 133)

Gaya ini bekerja dalam arah vertikal dan biasanya arah ke atas ditandai sebagai arah positif dan ke bawah sebagai arah negatif. Gaya *lift* secara total dapat dirumuskan sebagai berikut:

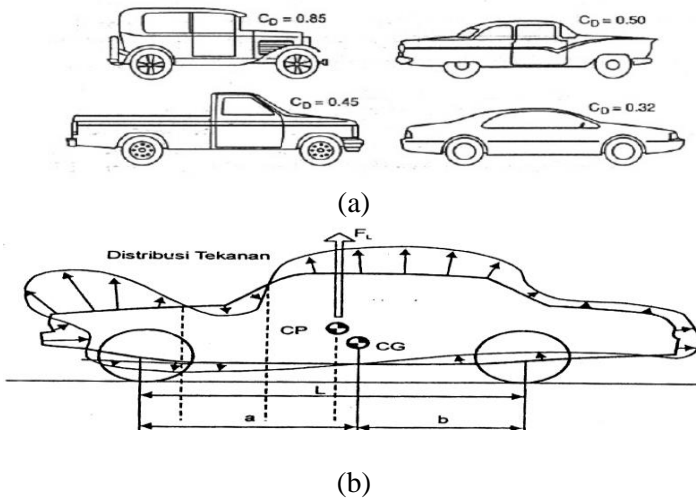
$$F_L = \frac{1}{2} C_L \cdot \rho \cdot V_a^2 \cdot A_f \dots \dots \dots (2.25)$$

Dimana:  $C_L$  = koefisien gaya angkat.

## 2.6 Pengaruh Bentuk Bodi

Banyak problema di dalam bidang aerodinamika yang tidak bisa diselesaikan hanya dengan perhitungan analitis dan matematis saja tetapi harus menggunakan berbagai macam eksperimen untuk membantu memecahkan permasalahan dan menunjang teori dasar yang telah ada. Dari hasil eksperimen dapat diambil suatu kesimpulan yang nantinya berguna untuk memecahkan problema aerodinamika.

Pada dasarnya proses perancangan bentuk bodi kendaraan dapat dibagi dalam 5 tahap yaitu *basic body*, *basic shape*, *basic model*, *styling model*, dan tahap akhir yaitu *production car*.



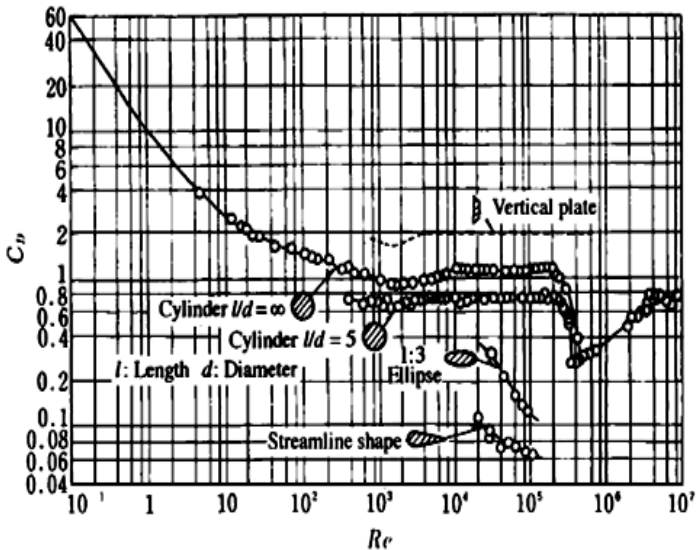
Gambar 2.18 (a) Tahap perencanaan bodi kendaraan  
 (b) Percobaan bodi kendaraan yang telah dilakukan  
 (Ref 9, Halaman 134)

Analisa yang dilakukan oleh berbagai ahli aerodinamika terhadap bentuk bodi kendaraan dilakukan dengan melakukan riset pengujian terhadap berbagai macam komponen bodi kendaraan dan pengaruhnya terhadap beban angin.

### 2.6.1 Koefisien Hambat berbagai Bentuk Kendaraan

Dari tahun ke tahun model kendaraan mengarah pada penurunan koefisien hambatan aerodinamika ( $C_D$ ) dan tentunya juga tidak mengurangi keindahan dari kendaraan. Koefisien *drag* dari silinder dan berbagai macam bentuk dasar lainnya dapat dilihat dari grafik di bawah ini.



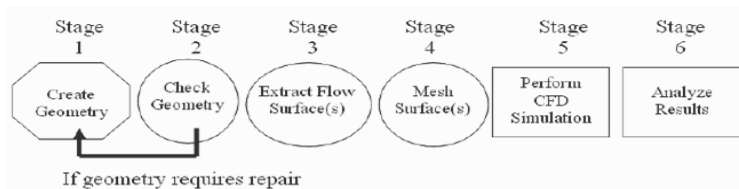


Gambar 2.19 Koefisien *drag* untuk silinder dan bentuk dasar lainnya  
(Ref 8, Halaman 452)

## 2.7 Dinamika Aliran Fluida secara Komputasi (*Computational Fluid Dynamics*)

Dengan menggunakan salah satu *softwareCFD* dapat dibuat *virtualprototype* dari sebuah sistem atau alat yang ingin dianalisis dengan menerapkan kondisi nyata di lapangan. *Computational fluid dynamics* (CFD) merupakan perangkat analisa system dengan melibatkan aliran fluida, perpindahan panas, *momentum*, perpindahan energi, dan fenomena aliran lain didasarkan simulasi berbantuan computer. Simulasi menggunakan CFD menghasilkan parameter-parameter penting seperti tekanan, suhu, kecepatan, dan laju alir massa (*mass flow rate*). Analisa menggunakan CFD diperlukan pemahaman dan pengetahuan dasar bidang mekanika fluida untuk interpretasi hasil-hasil simulasi. Penyederhanaan CFD terdiri dari tiga tahapan proses pengerjaan, yaitu *preprocessing* (spesifikasi geometri, pemilihan *turbulence model*, spesifikasi *parameter* dan *grid generation*)

kemudian *postprocessing* (*visualization* dan *treatment data*).  
Prosedur CFD melalui tahapan seperti diagram pada gambar 2.43



Gambar 2.20 Blok diagram simulasi dengan *CFD*

*SoftwareCFD* akan memberikan data-data, gambar-gambar, atau kurva-kurva yang menunjukkan prediksi dari performansi keandalan sistem yang telah didesain tersebut. Hasil analisis CFD bisa menyajikan prediksi kualitatif dan kuantitatif dari berbagai persoalan dinamika fluida.

### 2.7.1 GAMBIT (*Geometry and Mesh Building Intelligent Toolkit*)

*Gambit* yang digunakan adalah *gambit 2.4.6*. *Software gambit* ini dapat membuat geometri dan membuat *meshing* untuk berbagai macam bentuk, termasuk bentuk-bentuk yang rumit dan tidak beraturan. Pembuatan geometri yang digunakan dalam *software* ini adalah koordinat (x,y). *Meshing* merupakan proses selanjutnya setelah menggambar geometri dimana *meshing* dapat dilakukan dengan berbagai macam bentuk *mesh*, yaitu *mesh* heksahedral terstruktur dan tidak terstruktur, tetrahedral, piramid, dan prisma. Selain itu, pada *software Gambit* ini juga dapat dilakukan pengecekan kualitas *mesh* sesuai dengan standar yang kita inginkan. Semakin kecil kualitas *meshing* yang dibuat maka semakin akurat data yang di peroleh. Tahap pemodelan terakhir pada *Gambit* adalah proses penentuan jenis kondisi batas. *Mesh* yang telah dibuat pada *Gambit* dapat diekspor ke semua *solverFluent*. *Software* yang digunakan dalam penelitian ini adalah *Gambit 2.4.6*.

## 2.7.2 FLUENT

*Fluent* adalah satu jenis program CFD yang menggunakan metode volume hingga (*finite volume*). *Fluent* menyediakan fleksibilitas *mesh* yang lengkap, sehingga dapat menyelesaikan kasus aliran fluida dengan *mesh* (*grid*) yang tidak terstruktur sekalipun dengan cara yang relatif mudah. Jenis *mesh* yang didukung oleh *Fluent* adalah tipe 2D (*two dimension*) *triangular-quadrilaterall*, 3D (*three-dimension*) *tetrahedral-hexahedral-pyramid-wedge*, dan *mesh* campuran (*hybrid*). *Fluent* juga memungkinkan penggunaanya untuk memperhalus atau memperbesar *mesh* yang sudah ada. Beberapa kelebihan *Fluent* yaitu mudah untuk digunakan, model yang realistik (tersedia berbagai pilihan *solver*), diskritisasi atau *meshing* model yang efisien (dalam *Gambit*), cepat dalam penyajian hasil (bisa dengan paralel komputer), dan visualisasi yang mudah untuk dimengerti. Aplikasi *Fluent* di dalam dunia industri, sering digunakan untuk desain dari suatu sistem fluida, dan juga untuk mencari sumber atau analisis kegagalan suatu sistem fluida. *Software* yang digunakan dalam penelitian ini adalah *Fluent 6.3.26*.

### 1) Formulasi Solver

Di dalam *Fluent* tersedia tiga formulasi *solver*, yaitu *seggregated*, *coupledimplisit*, dan *coupledeksplisit*. Ketiga formulasi tersebut menghasilkan solusi yang akurat untuk berbagai jenis kasus, tetapi pada beberapa kasus tertentu salah satu formulasi mungkin dapat menghasilkan solusi yang lebih cepat daripada yang lain.

Formulasi *solverseggregated* menyelesaikan persamaan-persamaan pada suatu kasus secara bertahap, sedangkan pada *solver coupled* menyelesaikan semua persamaan secara bersamaan. Kedua formulasi *solver* tersebut menyelesaikan persamaan untuk besaran-besaran tambahan (misalnya, radiasi, turbulensi) secara bertahap. *Solver coupled* implisit dan eksplisit mempunyai perbedaan pada cara melinierkan persamaan-persamaan yang akan diselesaikan.

Secara umum, *solverseggregated* banyak digunakan untuk kasus dengan fluida inkompresibel dan kompresibel dengan kecepatan aliran rendah sampai menengah (bilangan *Mach* < 1).

Adapun *solver coupled* pada dasarnya didesain untuk kasus fluida kompresibel dengan kecepatan tinggi (bilangan  $Mach \geq 1$ ).

## 2) Penentuan Model

Pada *Fluent* terdapat beberapa model dan persamaan dasar yang dapat dipilih sesuai dengan kasus yang akan dianalisis. Persamaan-persamaan tersebut meliputi model multifasa, persamaan energi, model viskos, model spesies transport dan reaksi, model fasa diskrit, model pembekuan dan peleburan, dan model akustik. Pada topik kali ini akan dibahas lebih lanjut mengenai persamaan energi dan model viskos.

Secara garis besar, model *turbulen* dapat didekati dengan dua pendekatan, yaitu berdasarkan *Reynolds Averaged Navier Stokes (RANS)* dan berdasarkan *Large Eddy Simulation (LES)*. Sebelum menentukan model viskos, harus ditentukan terlebih dahulu apakah aliran fluida yang akan disimulasikan termasuk dalam aliran *laminar* atau *turbulen* dengan menghitung bilangan *Reynolds* terlebih dahulu. Apabila termasuk aliran *turbulen*, maka *Fluent* menyediakan beberapa model turbulensi, yaitu model *Spalart - Allmaras*, model *k-epsilon (k -  $\epsilon$ ) Standard*, *k -  $\epsilon$  Renormalization group (k -  $\epsilon$  RNG)*, *k -  $\epsilon$  Realizable*, model *k -  $\omega$  Standard*, *k- $\omega$  Shear Stress Transport (SST)*, model *Reynoldsstress (RSM)*, dan model *Large Eddy Simulation (LES)* khusus 3D.

Dari pemodelan-pemodelan tersebut, pemodelan turbulensi yang baik dalam memprediksi tekanan statis dinding adalah pemodelan *k -  $\epsilon$  realizable*. Hal ini dikarenakan *error* yang terjadi pada model tersebut adalah paling kecil, sehingga dapat dikatakan lebih akurat dibandingkan pemodelan lain untuk mendeskripsikan tekanan statis. Model *k-epsilon realizable* merupakan pengembangan model yang relatif baru dan berbeda dengan model *k-epsilon* dalam dua hal, yaitu:

- Pada model *k-epsilonrealizable* terdapat formulasi baru untuk memodelkan viskositas *turbulen*.
- Sebuah persamaan untuk *epsilon* telah diturunkan dari persamaan untuk menghitung fluktuasi vortisitas rata-rata.

Istilah *realizable* mempunyai arti bahwa model tersebut memenuhi beberapa batasan matematis pada bilangan *Reynolds*, konsisten dengan bentuk fisik aliran *turbulen*. Kelebihan dari model *k-epsilon-realizable* adalah lebih akurat untuk memprediksikan laju penyebaran fluida dari pancaran jet/nozel. Model ini juga memberikan performa yang bagus untuk aliran yang melibatkan putaran, lapisan batas yang mempunyai gradien tekanan yang besar, separasi, dan resirkulasi. Salah satu keterbatasan model *k-epsilon-realizable* ialah terbentuknya viskositas *turbulen* non fisik pada kasus dimana domain perhitungan mengandung zona fluida yang diam dan berputar (*multiple reference frame, sliding mesh*).

### 3) Penentuan Kondisi Batas

Untuk mendefinisikan suatu kasus, harus dimasukkan informasi pada variabel aliran pada domain kasus tersebut, antara lain fluks massa, momentum, energi, dan lain-lain. Informasi tersebut salah satunya harus dimasukkan dalam kondisi batas (*boundarycondition*). Penentuan kondisi batas melibatkan beberapa hal, yaitu:

- mengidentifikasi lokasi kondisi batas, misalnya sisi masuk, sisi keluar, dinding, dan lain-lain;
- memasukkan informasi/data pada batas yang telah ditentukan.

Data yang diperlukan (input) pada kondisi batas merupakan data yang sudah diketahui atau data yang dapat diasumsikan. Tetapi asumsi data tersebut harus diperkirakan mendekati yang sebenarnya. *Input* data yang salah pada kondisi batas akan sangat berpengaruh terhadap hasil simulasi. Kondisi batas yang terdapat pada *Fluent* sebagai berikut:

- Umum: *pressure inlet, pressure outlet*
- Aliran inkompresibel: *velocity inlet, outflow*
- Aliran kompresibel: *mass flow inlet, pressure far-field*
- Spesial: *inlet vent, outlet vent, intake fan, exhaust fan*
- Sisi ganda (*doublesided*): *fan, interior, porous jump, radiator*
- Lain-lain: *wall, symmetry, periodic, axis*

Pada pembahasan kali ini akan dibahas lebih lanjut mengenai *velocity inlet*, *outflow*, dan *wall*.

**a) *Velocity Inlet***

Kondisi batas *velocity inlet* digunakan untuk mendefinisikan kecepatan aliran dan besaran skalar lainnya pada sisi masuk aliran. Kondisi batas ini hanya digunakan untuk aliran inkompresibel. Metode spesifikasi kecepatan yang ada pada kondisi batas ini adalah:

- Komponen (*Components*)
- Besar/nilai kecepatan, tegak lurus terhadap batas (*Magnitude, normal to boundary*)
- Besar/nilai kecepatan dan arah (*Magnitude & direction*)

**b) *Outflow***

Kondisi batas ini digunakan apabila data aliran pada sisi keluar tidak diketahui sama sekali atau dapat diabaikan. Data pada sisi keluar diekstrapolasi dari data yang ada pada aliran sebelum mencapai sisi keluar. Tidak perlu dimasukkan data apapun pada kondisi batas ini. Keterbatasan kondisi batas *outflow* adalah:

- Hanya dapat dipakai jika aliran pada sisi keluar adalah aliran berkembang penuh (*fully developed*).
- Hanya dapat dipakai untuk aliran inkompresibel.
- Tidak dapat digunakan bersamaan dengan kondisi batas *pressure inlet*, harus menggunakan kondisi batas *velocity inlet* pada sisi masuk.
- Tidak dapat digunakan untuk aliran transien dan massa jenis yang tidak konstan sepanjang aliran.
- Tidak dapat digunakan untuk kasus yang mengalami aliran balik pada sisi keluarnya, karena persamaan yang digunakan untuk mengekstrapolasi data pada aliran mengasumsikan aliran yang terjadi pada sisi keluar adalah aliran berkembang penuh yang tidak mungkin terjadi aliran balik. Oleh karena itu apabila hendak dipakai kondisi batas *outflow*, harus dipastikan terlebih dahulu bahwa lokasi kondisi batas tersebut telah berada pada daerah aliran berkembang penuh.

c) *Wall*

Kondisi batas ini digunakan sebagai dinding untuk aliran fluida dalam saluran atau dapat disebut juga sebagai dinding saluran. Kondisi batas ini digunakan juga sebagai pembatas antara daerah fluida (cair dan gas) dan padatan. Pada aliran viskos, kondisi *no slip* yang terjadi pada dinding sebagai berikut:

- Kecepatan tangensial fluida pada dinding sama dengan kecepatan dinding, jadi apabila dindingnya tidak bergerak maka kecepatan tangensial fluida pada dinding sama dengan nol.
- Komponen arah normal kecepatan fluida pada dinding sama dengan nol.
- Tegangan geser yang terjadi antara dinding dan fluida dapat ditentukan.

Apabila persamaan energi diaktifkan, maka pada dinding terdapat beberapa tipe fungsi kondisi termal antara lain *heatflux*, temperatur, konveksi, dan radiasi. Kekasaran permukaan dinding dapat ditentukan apabila menggunakan model viskos *turbulen*. Dinding juga dapat dibuat bergerak secara translasi dan rotasi.

*Halaman ini sengaja dikosongkan*



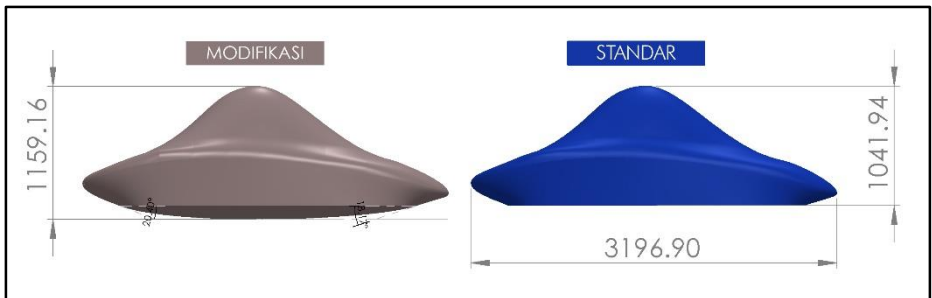
### BAB III

## METODOLOGI PENELITIAN

Dikarenakan keterbatasan visualisasi karakteristik aliran melintasi bodi mobil *Urban Nogogeni* maka penelitian ini menggunakan metode numerik dengan *software Fluent 6.3.26*. Pada metode numerik ini ada tiga tahapan utama yang harus dilakukan, antara lain: *preprocessing*, *solving*, atau *processing* dan *postprocessing*. Juga disertakan penampilan 3D dari bodi mobil *Urban Nogogeni*.

### 3.1 Design Criteria

Bodi mobil *Nogogeni Modifikasi* dibuat dengan tujuan agar memperkecil gaya drag dengan acuan yaitu bodi mobil *Nogogeni 6 Standar*, berikut gambar perbedaan bodi mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* dan *Nogogeni 6 Standar*



Gambar 3.1 Perbedaan bodi *Nogogeni 6 Standar* dan *Modifikasi*

Adapun hasil *Lift Coeffisient* ( $C_L$ ) dan *Drag Coefficient* ( $C_D$ ) dapat dilihat di tabel di bawah ini

Tabel 3.1  $C_D$  dan  $C_L$  *Nogogeni 6* (Faridatus Zulfa, 2017)

$C_D$	0.19386006
$C_L$	0.05273598

Dari hasil pada tabel 3.1 diharapkan bodi mobil *Nogogeni Modifikasi 1* bisa mempunyai *Drag Coefficient* yang lebih kecil dan *Lift Coefficient* yang cukup. Karena itu dilakukan beberapa perubahan pada bodi mobil *Nogogeni* yaitu bentuk bagian bawah body mobil yang dibuat *streamlined* yang bertujuan untuk memperkecil *drag coefficient*.

### 3.2 Preprocessing

*Preprocessing* merupakan langkah pertama dalam membangun dan menganalisa sebuah model komputasi (*CFD*). Tahapan ini meliputi beberapa sub-tahapan antara lain: pembuatan geometri, penentuan domain, pembuatan *meshing* dan penentuan parameter-parameter yang digunakan.

#### 3.2.1 Geometri Mobil *Nogogeni*

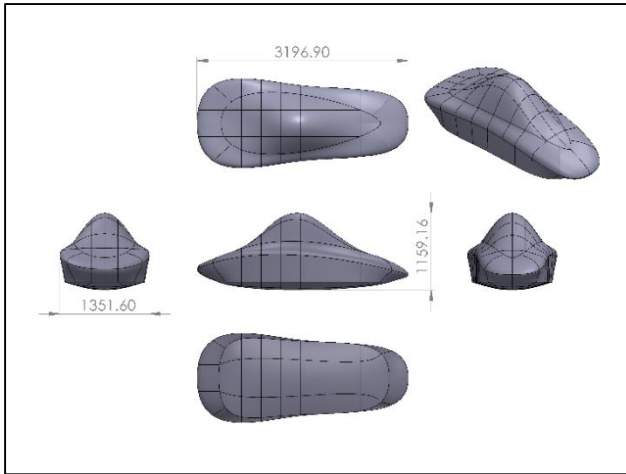
Pembuatan geometri mobil *Urban Nogogeni* ini menggunakan *software Solid Works*. Adapun geometri dan dimensi dari mobil *Urban Nogogeni* dapat dilihat pada tabel dibawah ini:

Tabel 3.2 Dimensi bodi mobil *Nogogeni*

Parameter	Dimensi (mm)	
	Standar	Modifikasi
c	3196.90	3196.90
w	1351.60	1351.60
h	1041.94	1159.16

#### a. Pembuatan Geometri Mobil *Urban Nogogeni*

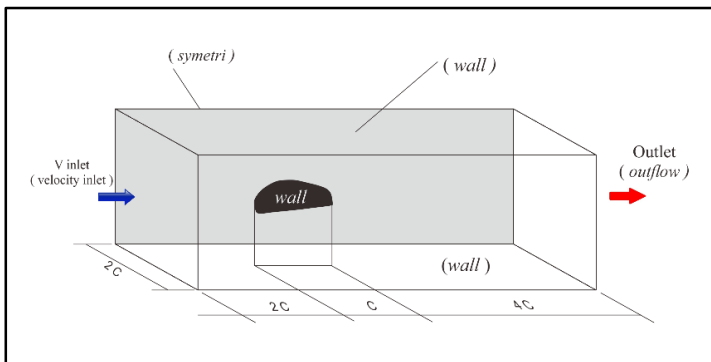
Langkah pertama yakni menggambar *geometri* bodi mobil *Urban Nogogeni*.



Gambar 3.2 Geometri 3D bodi mobil *Nogeni 6 Modifikasi*

### 3.2.2 Domain Pemodelan

Pengujian ini dilakukan untuk mengetahui karakteristik aliran 3D yang melintasi body yaitu pengujian dengan tidak menyertakan *ground clearance*. Penentuan dimensi domain merujuk pada penelitian berbasis *vehicle aerodynamics* yang dilakukan oleh **Damjanović** dalam pemodelan numerik yang nantinya menjadi batasan pada *software Fluent 6.3.26*. berikut adalah gambar domain yang digunakan untuk pemodelan:



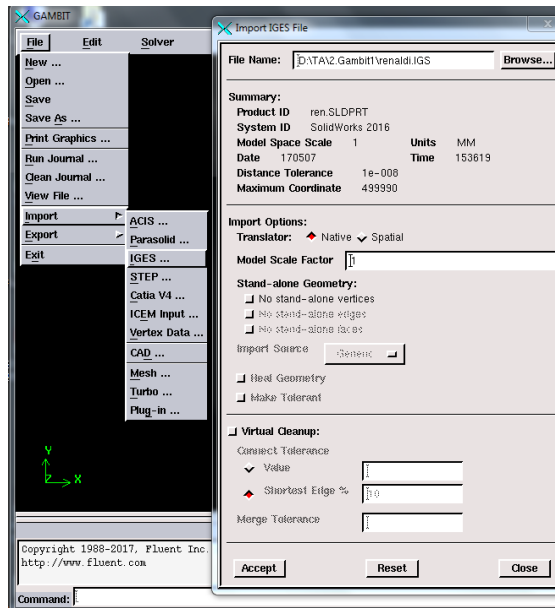
Gambar 3.3 Domain Pemodelan Bodi (3D-flow)

### 3.2.3 Meshing

Bidang atau volum yang diisi oleh fluida dibagi menjadi sel-sel kecil (*meshing*) sehingga kondisi batas dan beberapa parameter yang diperlukan dapat diaplikasikan kedalam elemen-elemen kecil tersebut. Untuk pemodelan 3D dipilih *hexagonal-map* dengan menggunakan *interval size*.

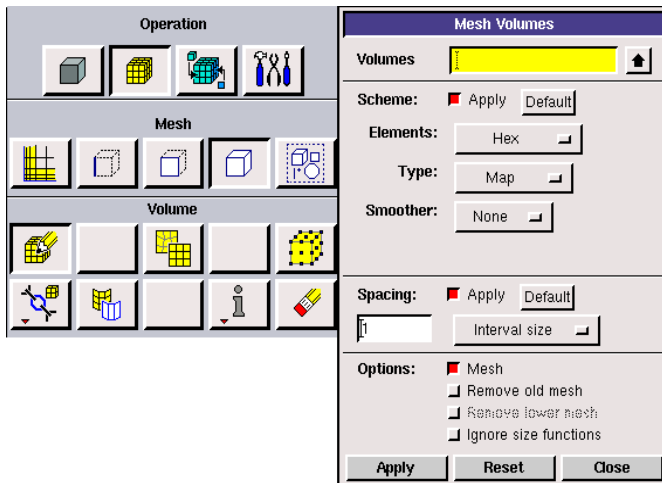
Untuk pembuatan *meshing* pada gambit, geometri 3D pada *solidworks* disimpan dalam format *IGES.igs*. Hal ini dimaksudkan untuk memudahkan dalam pembuatan geometri di gambit nanti. Dengan format IGS nantinya hanya tinggal meng-import saja. Berikut langkah-langkah pembuatan *meshing* pada Gambit:

1. Mengklik File → Import → IGES, kemudian pilih *browse* untuk mencari file yang akan di-import ke gambit. Sehingga pada Gambit akan muncul tampilan seperti berikut:

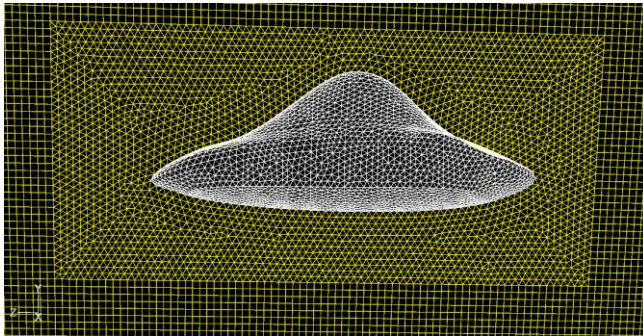


Gambar 3.4 Import geometri pada Gambit

2. Membuat geometri setelah itu mengubah surface elemen menjadi bagian – bagian kecil (membuat *meshing*) dengan sebelumnya menjadikan geometri gambar menjadi sebuah *face* (ditandai dengan warna garis berwarna biru muda). Setelah itu dilakukan *subtract* pada mobil dengan domain pemodelan **Damjanovic**, karena mobil dalam keadaan diam dan akan dialir ifluida (udara).
3. Membuat *interval mesh* (klik menu operation *mesh-mesh edge*) yang kemudian di *meshing* pilih sub menu *mesh volume* jika ingin melakukan *mesh* volume, pilih sub menu *mesh face* jika ingin melakukan *mesh* permukaan dan pilih sub menu *mesh edge* jika ingin melakukan mesh garis. Umumnya dilakukan *mesh* garis terlebih dahulu lalu *mesh* permukaan dan terakhir dilakukan *mesh* volume agar didapatkan hasil meshing seperti yang diinginkan.



Gambar 3.5 Menu *Meshing*

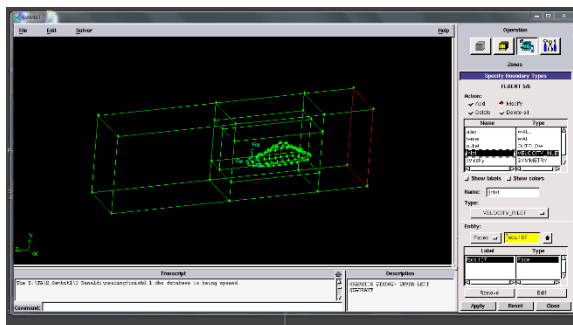


Gambar 3.6 Hasil *Meshing 3D*

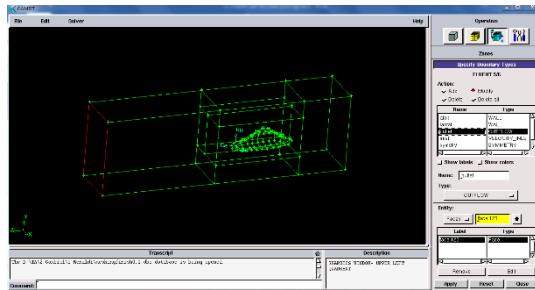
#### 4. Pemberian kondisi batas pada *Gambit*

Pemberian kondisi batas ini ditujukan agar mempermudah pengambilan data khususnya pemilihan bagian-bagian yang nantinya akan di-input nilai *properties* saat dioperasikan pada *softwareFluent 6.3.26*.

Pemberian kondisi batas model ini dibagi menjadi enam kondisi batas yaitu *lowerside* bodi mobil, *upperside* bodi mobil, *inlet* sebagai daerah input *properties* kecepatan awal, *outlet* sebagai batas analisa *control surface* pada model uji, dinding atas dan bawah karena pada analisa model uji ini disimulasikan seolah – olah aliran fluida melewati *contour* bodi mobil di dalam lorong atau terowongan.



Gambar 3.7 Daerah batas inlet

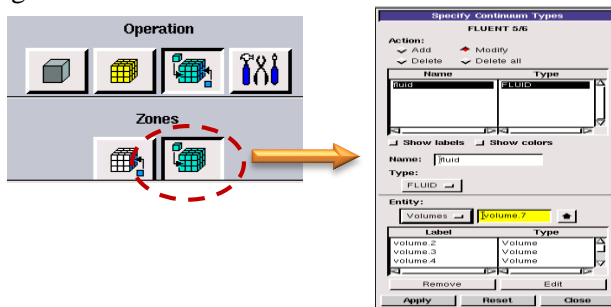


Gambar 3.8 Daerah batas *outlet*

Pada saat memilih batas *outlet* sebagai *control volume* yang perlu diperhatikan adalah pemilihan tipe *outflow*, karena pada tipe *outlet* harus disesuaikan pemilihan di daerah *inlet*. pemilihan ini juga akan mempengaruhi arah distribusi kecepatan pada saat di operasikan pada *software* *Fluent*.

5. Mendefinisikan kondisi batas semua bidang *mesh* sebagai fluida udara.

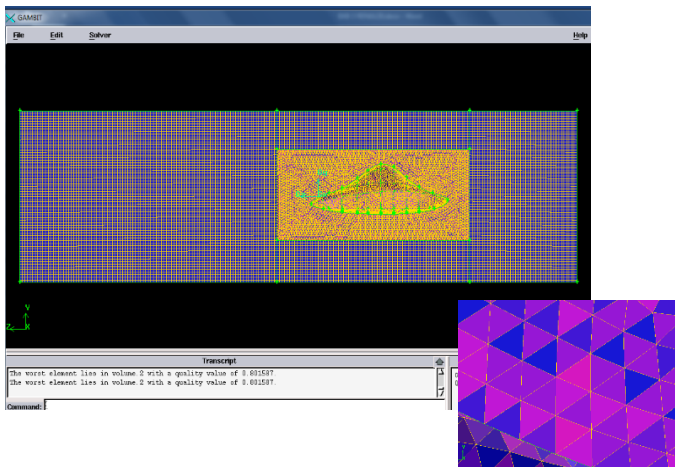
Pendefinisian ini dilakukan karena *meshing* pada semua bidang akan disimulasikan sebagai fluida udara yang mengalir arah koordinat Z positif menuju ordinat Z negatif. Serta akan mempermudah analisa *software* *Fluent* saat di operasikan model uji tersebut. Berikut merupakan langkah membuat model uji yang mendefinisikan kondisi batas bidang *mesh* sebagai fluida udara.



Gambar 3.9 Menu pemilihan *mesh* yang didefinisikan sebagai fluida udara

## 6. Kualitas Mesh

Cek kualitas *mesh* untuk memeriksa kualitas meshing pada meshing 3 dimensi yang telah dibuat pada *gambit*. Dimana kualitas *mesh*  $\leq 0.9$ . Kualitas *mesh* ini tergantung pada 2 *skew element* pada *software gambit* yaitu *Equiangle Skew* yaitu kualitas mesh berdasarkan sudut yang dibuat pada masing-masing elemen *mesh* yang ditentukan dengan persamaan tertentu pada *gambit*, yang kedua yaitu *Equisize Skew* yaitu kualitas *mesh* yang tergantung pada ukuran yang dihasilkan pada masing-masing elemen *mesh* sebagai contoh jika ditentukan *interval meshing* 0.1 maka elemen yang hasilnya jauh dari 0.1 termasuk hasil meshing yang buruk.

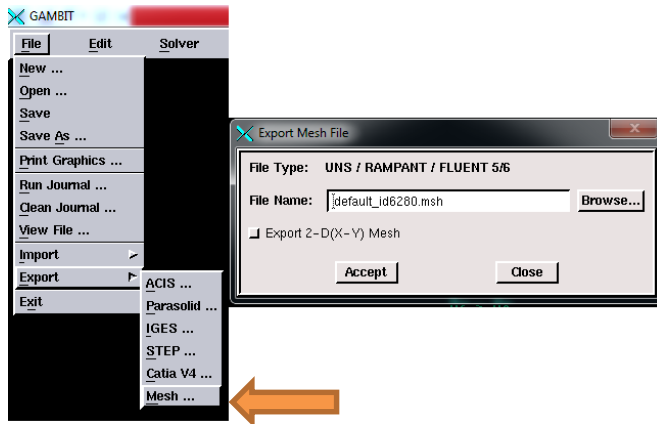


Gambar 3.10 Cara mengetahui kualitas *meshing*

## 7. Meng-export file kerja GAMBIT

Langkah ini dimaksudkan agar bentuk geometri *meshing* yang telah dibuat pada *software GAMBIT* dapat dioperasikan oleh *software Fluent*. Untuk itu file yang telah dibuat dalam *software GAMBIT* harus di ekspor ke *file type: .msh*.





Gambar 3.11 Meng-export ke filetype .msh

### 3.2.4 Parameter Pemodelan

Pada pemodelan karakteristik fluida ini akan menggunakan salah satu *software* analisis komputasi fluida dinamik atau *Computational Fluid Dynamic (CFD)*. *Gambit 2.2.30* dan *Fluent 6.3.26* merupakan salah satu program dari *CFD*. Langkah pertama dalam pengoperasian *software* ini adalah membuka *software Fluent 6.3.26*, dengan fitur 3D.

Berikut ini merupakan langkah-langkah pemodelan numerik menggunakan *software Fluent 6.3.26* :

#### 1. *Grid*

Langkah ini dilakukan dengan mengimport *grid* yang telah dibuat pada *software Gambit 2.2.30*

#### 2. *Models*

Sebelum menentukan model viscous, harus ditentukan terlebih dahulu apakah aliran yang disimulasikan termasuk aliran laminar atau turbulen. Dalam kasus ini digunakan model *k-epsilon* dengan *standart* karena diharapkan hasil yang diperoleh akurat dalam memprediksi laju penyebaran fluida.

#### 3. *Materials*

Langkah yang paling penting dalam pemodelan di *Fluent 6.3.26* adalah mendefinisikan sifat fisik material. Pada *form*

*material* terdapat data-data propertis dan material yang harus dimasukkan. Dalam hal ini material yang digunakan adalah udara dengan *density*  $1,225 \text{ kg/m}^3$  dan *viscouscity*  $1,7894 \times 10^{-5} \text{ kg/m}$

#### **4. Operating Conditions**

Merupakan perkiraan kondisi yang diberikan pada kondisi pengoperasian STP (*Standart, Temperature and Pressure*) berupa tekanan (p) disekitar mobil *Nogogeni 6 Modifikasi*, yaitu sebesar  $1 \text{ atm} = 101325 \text{ Pascal}$  dan penambahan gravity dengan memasukkan data gravitasi ke sumbu  $Y = -9,81$ .

#### **5. Boundary Conditions**

Merupakan penentuan kondisi batas melibatkan beberapa hal, yaitu dengan pemberian beban kecepatan, tekanan maupun pemberian kondisi batas turbulensi pada *inlet*, *outlet* serta kondisi pada *wall*. Pada kondisi batas *inlet* adalah kecepatan sebesar  $8,33 \text{ m/s}$  dan pada kondisi batas *outlet* adalah *outflow*. Kondisi pada batas dinding atas lorong angin dan batas dinding bawah lorong angin adalah *wall* termasuk juga seluruh bodi dari *Mobil Urban Nogogeni5*.

#### **6. Solution**

Solusi pada pemodelan ini adalah menggunakan *simplec* (karena dapat mempercepat konvergensi untuk kasus yang sederhana) dan diskritisasinya menggunakan *second order*, *second order upwind*.

#### **7. Initialize**

Proses *iterate* memerlukan *initialize* (tebakan awal) sebelum memulai perhitungan agar memudahkan konvergen.

#### **8. Monitor Residual**

Menentukan kriteria konvergensi, dalam hal ini iterasi hingga mencapai harga  $10^{-6}$ , artinya *convergence criterion* yang diinginkan. *Convergence criterion* ditetapkan sebesar proses iterasi dinyatakan telah konvergen setelah residualnya mencapai harga di bawah  $10^{-6}$ .

## 9. Iterasi

Menentukan kriteria konvergensi (tebakan awal dari hasil iterasi) pada *Fluent* 6.3.26.

### 3.3 Processing atau Solving

Dengan bantuan software *fluent* 6.3.26, kondisi-kondisi yang telah ditetapkan pada saat *preprocessing* akan dihitung (diiterasi). Jika kriteria konvergensi tercapai dengan kriteria konvergensi  $10^{-6}$ , maka tahapan dilanjutkan pada *postprocessing* dan jika tidak tercapai tahapan akan mundur kebelakang pada tahapan pembuatan *meshing*.

### 3.4 Postprocessing

*Postprocessing* merupakan penampilan hasil serta analisa terhadap hasil yang telah diperoleh berupa data kualitatif dan data kuantitatif. Data kuantitatif berupa distribusi koefisien tekanan, koefisien *drag* dan koefisien *lift*. Sedangkan data kualitatif berupa visualisasi aliran dengan menampilkan *pathlines* berupa *velocity magnitude*.

### 3.5 Alokasi Waktu Penelitian

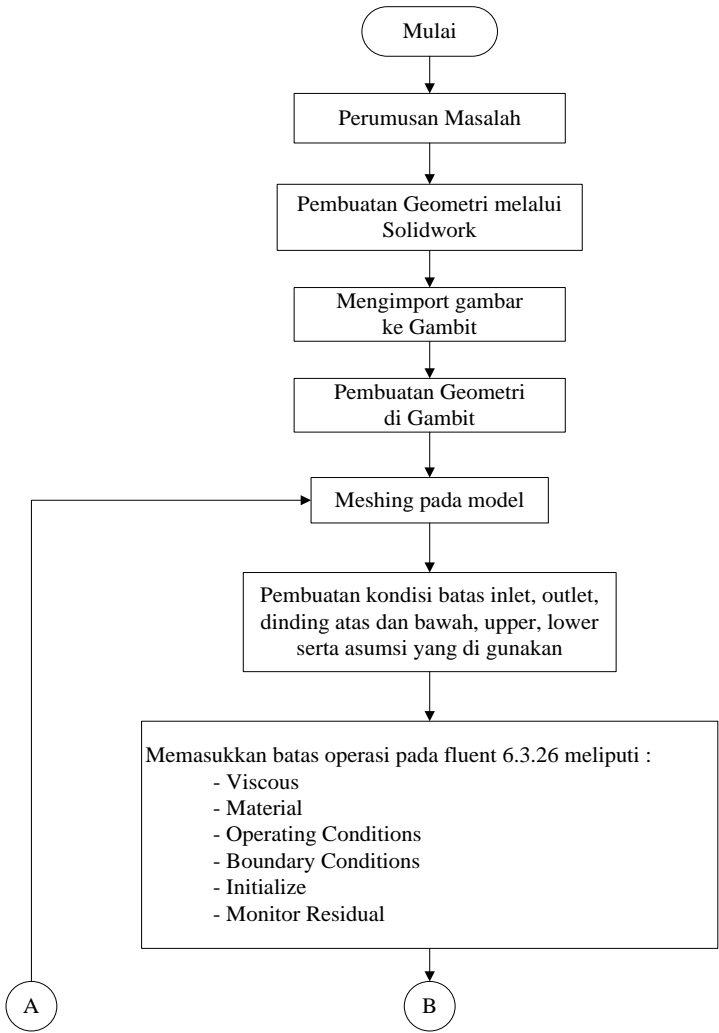
Berikut ini rincian kegiatan seperti table dibawah ini :

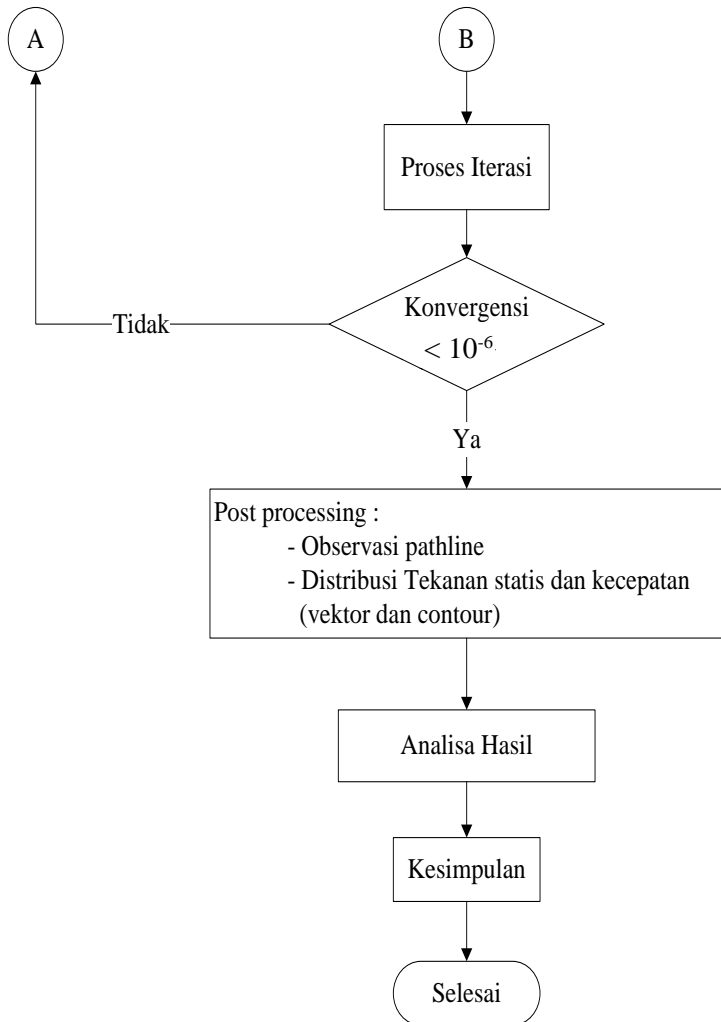
Tabel 3.3 Alokasi Waktu Penelitian

no	kegiatan	WAKTU																							
		I				II				III				IV				V				VI			
		1	2	3	4	1	2	3	4	1	2	3	4	1	2	3	4	1	2	3	4	1	2	3	4
1	Studi Pustaka																								
2	Analisa 3 Dimensi																								
3	Pembuatan model Solidwork 3D																								
4	Pembuatan model Meshing Gambit																								
5	Iterasi Fluent																								
6	Postproceasing data																								
7	Penulisan laporan																								
8	Sidang tugas Akhir																								

**3.6 Diagram Alir (*Flowchart*) Metode Penelitian**

Berikut ini adalah metode penelitian yang dipakai dalam penganalisaan karakteristik aliran pada bodi *Urban Nogogeni* :





Gambar 3.12 *Flowchart* metodologi penelitian

*Halaman ini sengaja dikosongkan*

## BAB IV ANALISA DAN PEMBAHASAN

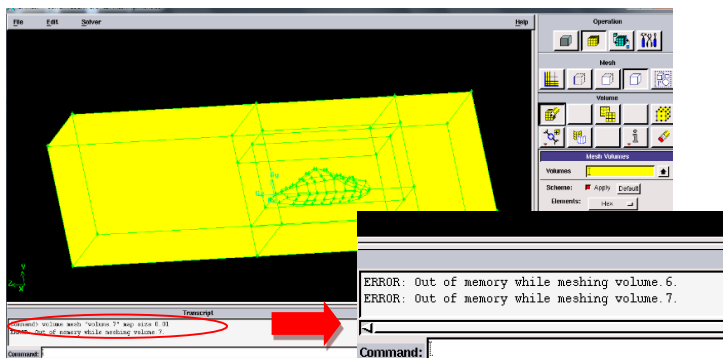
Pada Tugas Akhir ini pengamatan dilakukan pada bagian bodi dari kendaraan. Bentuk bodi mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* dilakukan analisa 3 dimensi dengan pengujian menggunakan *software Fluent 6.3.26*, untuk mendapatkan *contour of pressure*, *velocity vector*, *pathlines of velocity*, grafik koefisien tekanan  $C_p$ , koefisien *drag* ( $C_d$ ), koefisien *lift* ( $C_l$ ). Sehingga dapat dilakukan analisa distribusi tekanan, analisa distribusi kecepatan dan analisa gaya *drag* dan *lift*.

### 4.1 Meshing's Grid Value

Pada simulasi ini digunakan *interval mesh* 0.1 dikarenakan banyak pertimbangan yaitu kemampuan PC/*Hardware* dan kualitas *mesh* metode yang digunakan dalam menentukan *interval mesh* pada simulasi ini adalah metode *trial and error* ada beberapa *interval mesh* yang pernah digunakan dan tidak bias digunakan karena beberapa sebab, diantaranya sebagai berikut

#### 1. Interval Mesh 0.01

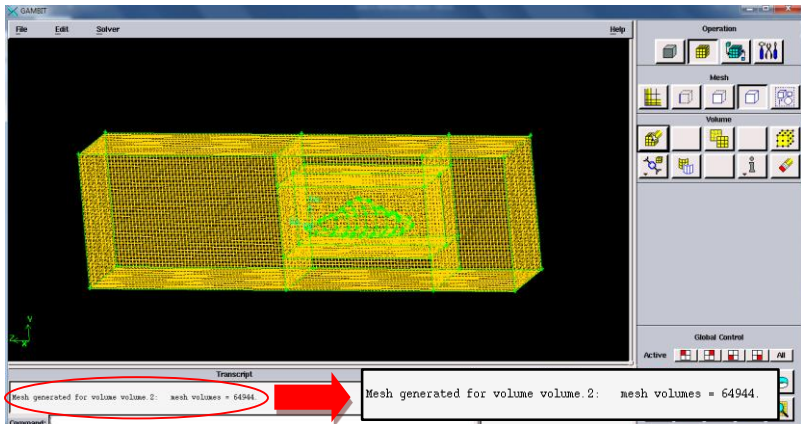
Percobaan pertama menggunakan *interval mesh* 0.01, pada *interval mesh* 0.01 tidak bisa digunakan karena kemampuan PC yang belum memadai seperti gambar di bawah



Gambar 4.1 *Interval mesh* 0.01

## 2. *Interval Mesh 0.1*

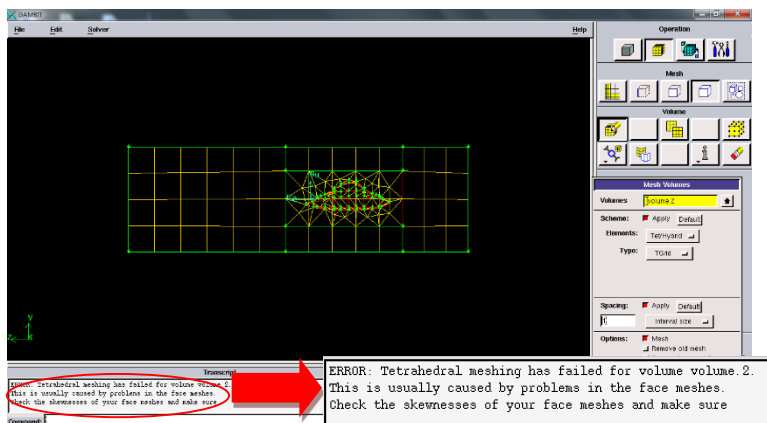
Pada *interval mesh 0.1* *meshing* berhasil tidak ada peringatan pada *gambit* seperti gambar berikut



Gambar 4.2 *Interval mesh 0.1*

## 3. *Interval Mesh 1*

Pada *interval mesh 1* tidak bisa digunakan dikarenakan *interval mesh* terlalu besar dibandingkan dengan luas face seperti gambar



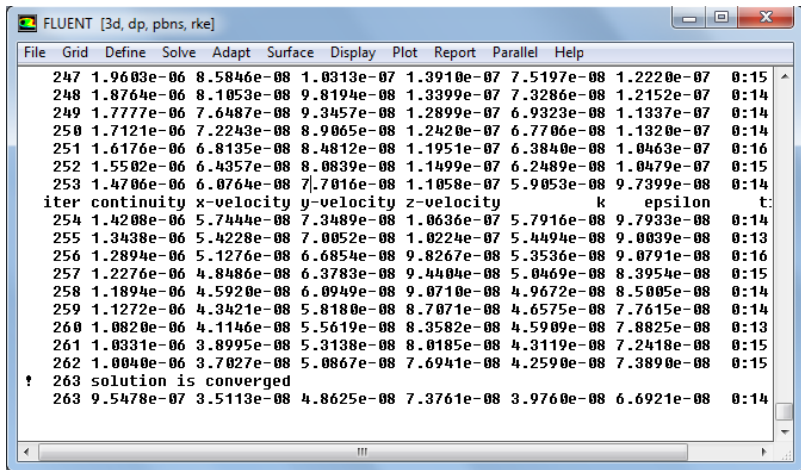
Gambar 4.3 *Interval mesh 1*



Karena beberapa pertimbangan dan percobaan di atas maka digunakan *interval mesh* 0.1 karena tidak ada *error* sama sekali dan jumlah titik disekitar bodi dirapatkan agar semua fenomena diharapkan dapat tertangkap

#### 4.2 Iteration and Running Time

Dengan *interval mesh* 0.1 dan kriteria *konvergensi*  $10^{-6}$ , untuk mencapai *konvergensi* ada 263 jumlah *iterasi* dan membutuhkan waktu untuk *running* 1 jam sampai dengan 1.5 jam



	continuity	x-velocity	y-velocity	z-velocity	k	epsilon	t
247	1.9603e-06	8.5846e-08	1.0313e-07	1.3910e-07	7.5197e-08	1.2220e-07	0:15
248	1.8764e-06	8.1053e-08	9.8194e-08	1.3399e-07	7.3286e-08	1.2152e-07	0:14
249	1.7777e-06	7.6487e-08	9.3457e-08	1.2899e-07	6.9323e-08	1.1337e-07	0:14
250	1.7121e-06	7.2243e-08	8.9065e-08	1.2420e-07	6.7706e-08	1.1320e-07	0:14
251	1.6176e-06	6.8135e-08	8.4812e-08	1.1951e-07	6.3840e-08	1.0463e-07	0:16
252	1.5502e-06	6.4357e-08	8.0839e-08	1.1499e-07	6.2489e-08	1.0479e-07	0:15
253	1.4706e-06	6.0764e-08	7.7016e-08	1.1058e-07	5.9053e-08	9.7399e-08	0:14
254	1.4208e-06	5.7444e-08	7.3489e-08	1.0636e-07	5.7916e-08	9.7933e-08	0:14
255	1.3438e-06	5.4228e-08	7.0052e-08	1.0224e-07	5.4494e-08	9.0039e-08	0:13
256	1.2894e-06	5.1276e-08	6.6854e-08	9.8267e-08	5.3536e-08	9.0791e-08	0:16
257	1.2276e-06	4.8486e-08	6.3783e-08	9.4404e-08	5.0469e-08	8.3954e-08	0:15
258	1.1894e-06	4.5920e-08	6.0949e-08	9.0710e-08	4.9672e-08	8.5005e-08	0:14
259	1.1272e-06	4.3421e-08	5.8180e-08	8.7071e-08	4.6575e-08	7.7615e-08	0:14
260	1.0820e-06	4.1146e-08	5.5619e-08	8.3582e-08	4.5909e-08	7.8825e-08	0:13
261	1.0331e-06	3.8995e-08	5.3138e-08	8.0185e-08	4.3119e-08	7.2418e-08	0:15
262	1.0040e-06	3.7027e-08	5.0867e-08	7.6941e-08	4.2590e-08	7.3890e-08	0:15
263	solution is converged						
263	9.5478e-07	3.5113e-08	4.8625e-08	7.3761e-08	3.9760e-08	6.6921e-08	0:14

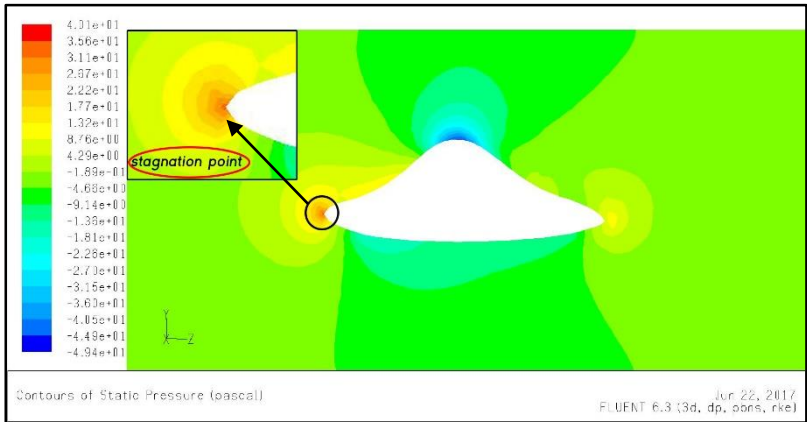
Gambar 4.4 Iterasi

#### 4.3 Analisa Medan Aliran 3 Dimensi pada Mobil *Nogogeni* 6 Modifikasi

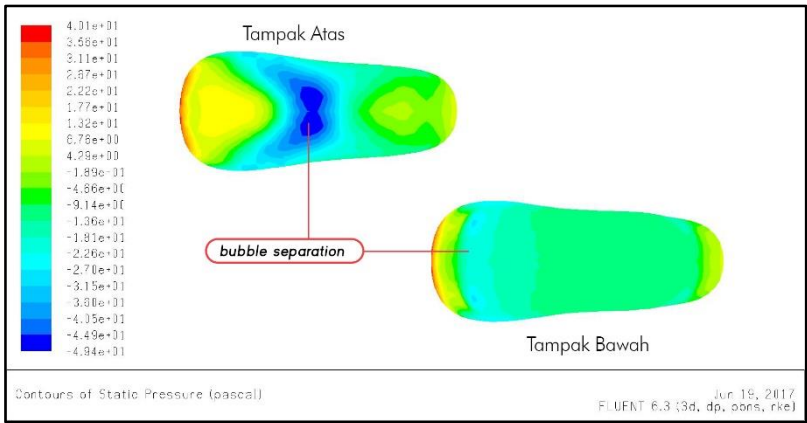
Deskripsi skematik tentang terbentuknya separasi 3D dijelaskan oleh interaksi lapis batas pada *sidebody surface* yang berkontraksi ke arah *midspan* dan mempengaruhi karakteristik aliran pada *midspan*. Fenomena ini dapat dijelaskan secara kualitatif melalui visual analisa yang dilakukan meliputi distribusi tekanan, distribusi kecepatan, tampilan *pathlines*, gaya *drag*, dan gaya *lift*. Serta dapat dijelaskan melalui data kuantitatif berupa distribusi *Cp* sepanjang kontur *midspan*

**4.3.1 Analisa Distribusi Tekanan dan Kecepatan di Medan Aliran Pada Bodi Mobil *Nogogeni 6 Modifikasi***

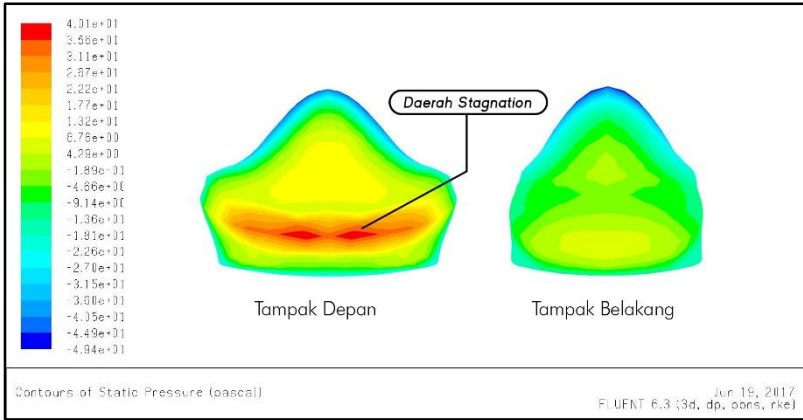
Analisa *contour* tekanan disekitar bodi mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* dijelaskan berdasarkan gambar *contour* distribusi tekanan yang diperoleh dari *software Fluent 6.3.26* dapat dilihat pada gambar di bawah berikut



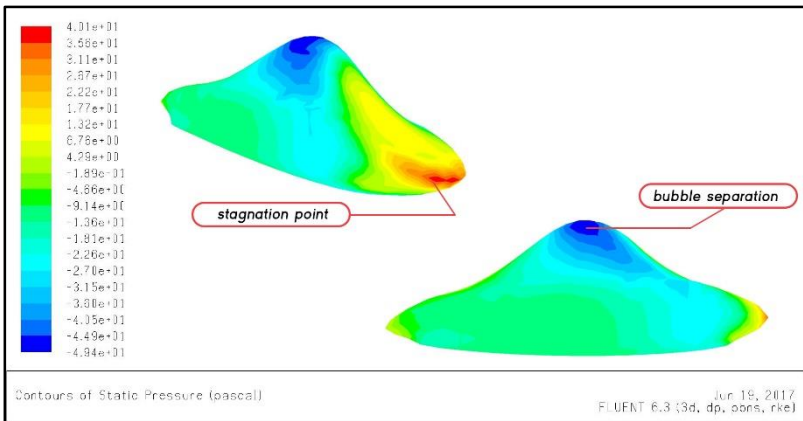
Gambar 4.5 Kontur tekanan statis daerah stagnasi



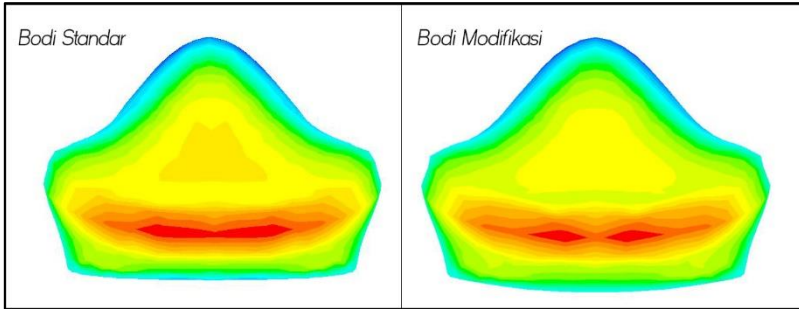
Gambar 4.6 Kontur tekanan statis tampak atas dan bawah



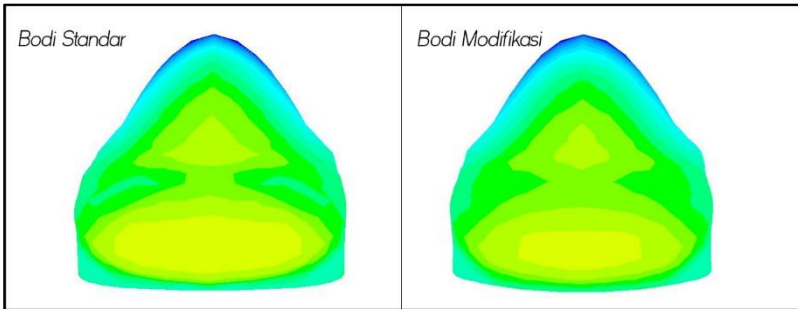
Gambar 4.7 Kontur tekanan statis tampak depan dan belakang



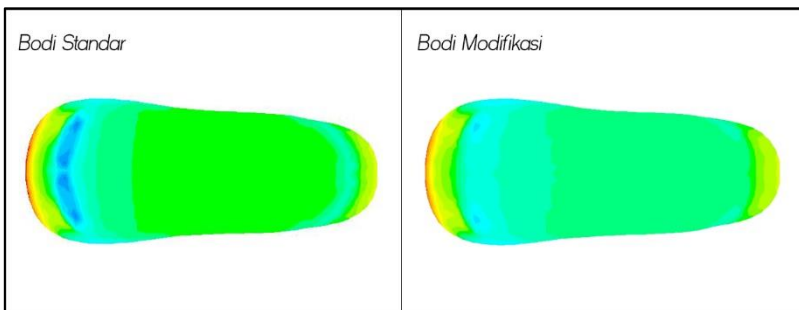
Gambar 4.8 Kontur tekanan statis tampak isometri dan samping



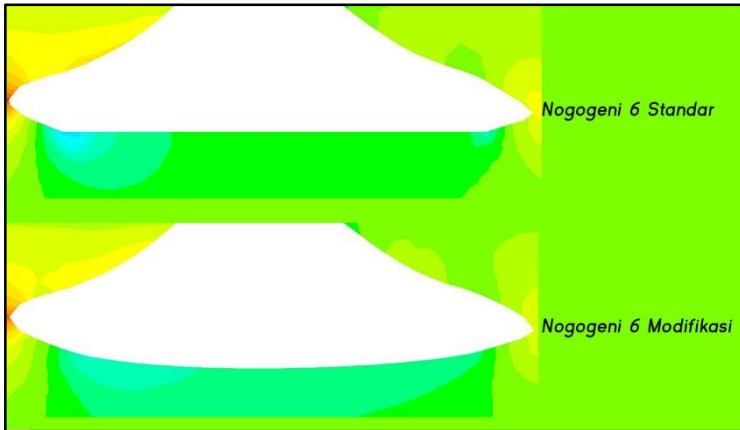
Gambar 4.9 Perbandingan kontur tekanan tampak depan



Gambar 4.10 Perbandingan kontur tekanan tampak belakang



Gambar 4.11 Perbandingan kontur tekanan tampak bawah



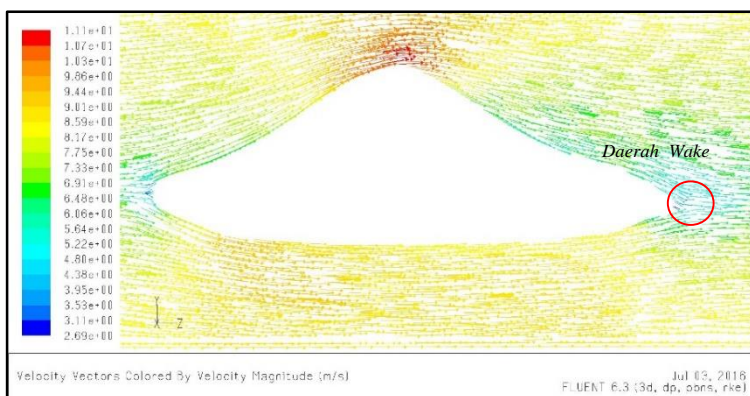
Gambar 4.12 Perbedaan kontur tekanan statis lowerside  
*Nogogeni 6 Standar dan Modifikasi*

Berdasarkan gambar 4.5 aliran udara dari *free stream* mengalir menuju bodi kendaraan bagian depan (*front body*). Aliran udara bertumbukan dengan bagian depan bodi kendaraan. Sehingga aliran udara mengalami perlambatan. Selanjutnya kecepatan aliran udara dari *free stream* seolah-olah berhenti dan tekanan yang terjadi dibagian bodi kendaraan semakin tinggi. Pada keadaan seperti ini dinamakan dengan kondisi *stagnation*, yang ditandai dengan keterangan *stagnation*. Hal ini tampak pada gambar 4.7 dengan warna merah yang mendominasi daerah pada bodi bagian depan.

Setelah aliran udara bertumbukan dengan *leading edge*, selanjutnya aliran udara terdefleksi dengan cepat menuju lintasan yang berbeda, yaitu aliran udara yang melintasi permukaan atas (*upperside*) dan permukaan bawah (*lowerside*) bodi *Nogogeni 6 Modifikasi*. Adanya efek viskositas dari udara akan menyebabkan timbulnya *boundary layer* di sepanjang permukaan bodi *Nogogeni 6 Modifikasi* sehingga timbul *gradient* kecepatan. Adanya *gradient* kecepatan yang terjadi pada kontur bodi *Nogogeni 6 Modifikasi* menyebabkan aliran udara pada permukaan bodi model uji sangat bervariasi. Selain itu *gradient* kecepatan akan mengakibatkan distribusi tekanan di sepanjang permukaan bodi.

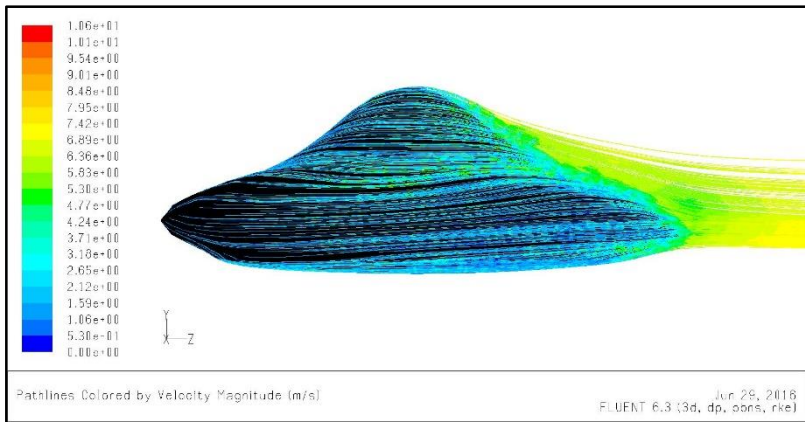
Pada pola kecepatan aliran di *upstream* pada tempat yang jauh dari bodi *Nogogeni 6 Modifikasi* akan sejajar dan tidak terjadi gangguan pada aliran tersebut. Sedangkan pada pola kecepatan aliran *streamline* di sekitar bodi model uji akan mengalami gangguan aliran karena pengaruh dari bentuk bodi. Dengan demikian dapat dikatakan gerakan partikel aliran yang terletak jauh dari bodi akan memiliki kecepatan relative dan yang dekat dengan bodi memiliki kecepatan relatif yang bervariasi.

Peristiwa *bubble separation* terjadi pada gambar 4.6 dengan nilai tekanan statis  $-0.494 \text{ Pa}$  (gage). Peristiwa *bubble separation* yang terjadi di bagian bawah bodi pada gambar 4.8 juga terlihat lebih jelas dengan nilai tekanan statis sebesar  $-0.315 \text{ Pa}$  (gage). Pada gambar 4.12 memperlihatkan perbedaan *bubble separation* pada bagian *lowerside* bodi standar dan modifikasi, pada bodi standar *bubble separation* terfokus pada bagian *diffusor* depan dengan nilai tekanan statis yang rendah  $-0.449 \text{ Pa}$  (gage) sedangkan bodi modifikasi *bubble separation* terjadi merata di bagian bawah bodi dengan tekanan statis  $-0.226 \text{ Pa}$  (gage). Daerah stagnasi juga terlihat sangat jelas dapat kita lihat pada gambar 4.9 dengan nilai tekanan statis sebesar  $40.1 \text{ Pa}$  (gage). Daerah *wake* tidak dapat diketahui dengan jelas dalam visualisasi ini karena tidak diketahui arah vector kecepataannya, untuk mendukung visualisasi di atas agar daerah *wake* tampak jelas maka dicantumkan visualisasi vector kecepatan sebagai berikut.

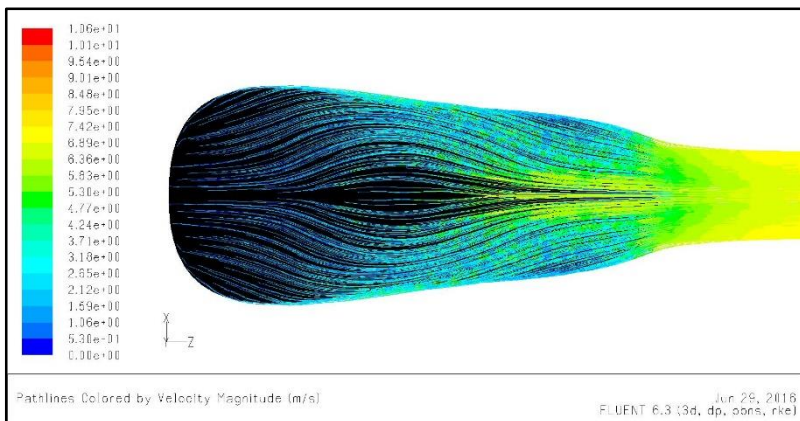


Gambar 4.13 Vektor kecepatan di sekitar bodi

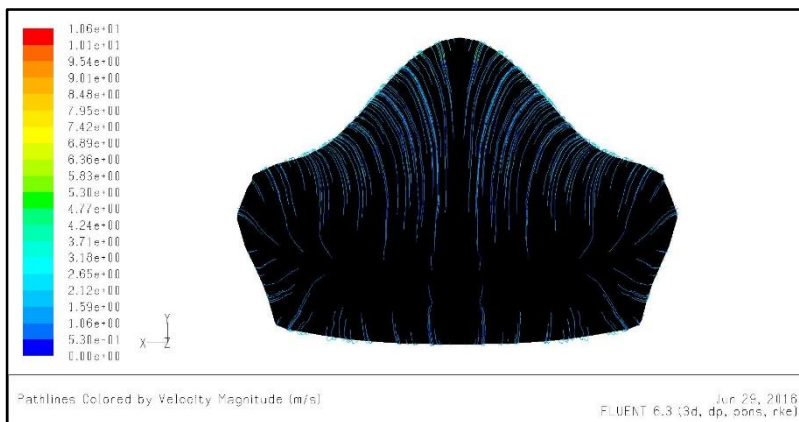
Kemudian pada gambar 4.13 menunjukkan iso-kecepatan pada potongan searah  $x=0.2$ , tampak visualisasi *vector velocity* pada daerah *leading edge*, aliran cenderung terdefleksi dengan cepat menuju *upper side* dari pada *lower side* dikarenakan ketidak simetrisan antara permukaan *upper side* dan *lower side* dimana kelengkungan kontur *upper side* yang lebih panjang daripada kontur *lower side*. Setelah aliran melewati daerah *leading edge* pola aliran akan naik yang ditunjukkan dengan spektrum warna merah yang selanjutnya akan *attach* kembali pada permukaan. Sedangkan pada pola aliran *streamtube*-nya akan menyempit sebagai akibat dari kontur *upper side* yang sedikit naik.



Gambar 4.14 *Pathline* aliran tampak samping

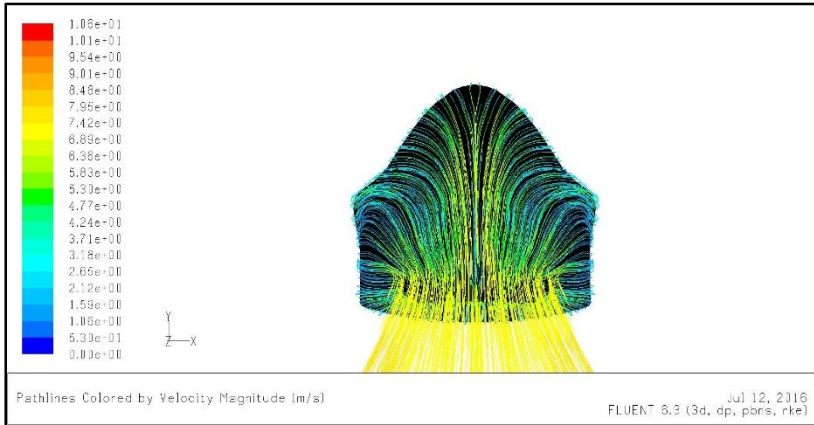


Gambar 4.15 *Pathline* aliran tampak atas



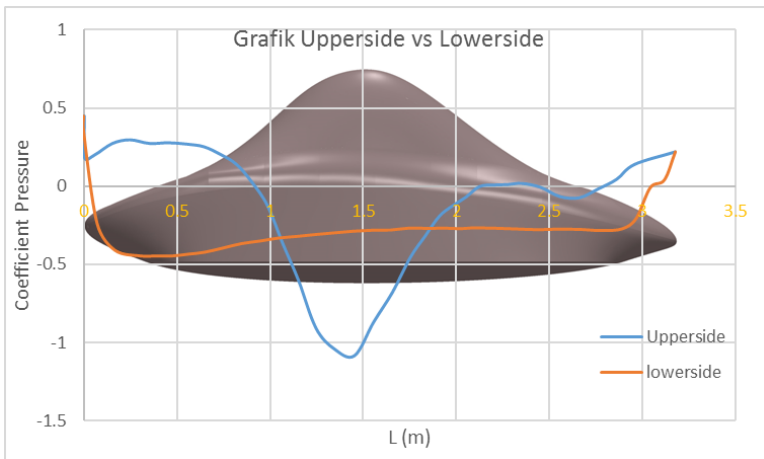
Gambar 4.16 *Pathline* aliran tampak depan





Gambar 4.17 *Pathline* aliran tampak belakang

Agar mempermudah analisa distribusi tekanan dapat dijelaskan lebih detail pada gambar 4.18 dengan diperlihatkan grafik *coefficient pressure* yang diperoleh dari bentuk bodi. Namun karena pengaruh sifat fluida yang bergerak mengikuti bentuk bodi mobil dengan menyamakan prinsip karakteristik aliran pada airfoil, maka bodi mobil dibagi menjadi dua bagian yaitu *upperside* dan *lowside*.



Gambar 4.18 Grafik distribusi  $C_p$  3D midspan

Setelah udara dari *free stream* bertumbukan dengan bodi depan (*leading edge*) selanjutnya aliran udara akan bercabang menjadi dua aliran yaitu aliran udara yang melintasi permukaan atas (*upper side*) dan melintasi permukaan bawah (*lower side*).

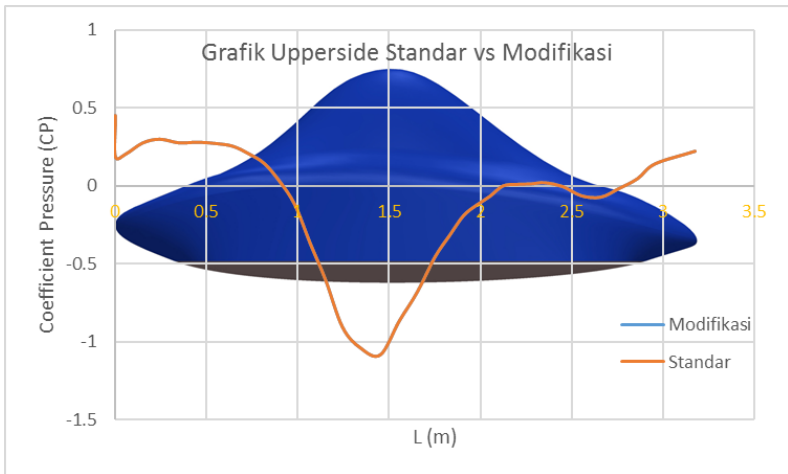
Berdasarkan grafik gambar 4.18 dapat dilihat bahwa penurunan  $C_p$  yang lebih ekstrim pada segmen *upper side*, hal ini dikarenakan pada bagian *upper side* memiliki perubahan kontur yang lebih tajam daripada *lower side* sehingga percepatan aliran lebih besar pada segmen *upper side*. Pada segmen *upper side*, aliran yang menuju *upper side* awalnya mengalami percepatan dikarenakan aliran dipaksa untuk melewati ujung (kap mesin) yang berbentuk radius, kondisi ini tampak pada nilai  $C_p$  turun hingga -1.08515 pada  $L = 1.4511$ , hal ini dikarenakan momentum dari aliran *free stream* tidak mampu menjaga aliran agar tetap dalam kontur karena perubahan kontur yang terlalu tajam yang mengakibatkan terjadinya *bubble separation* karena sesaat setelah melewati perubahan kontur yang tajam aliran kembali mengikuti kontur bodi. Pada  $L=1.55467$  terjadi *bubble separation* dengan penyebab yang sama pada  $L=1.655$  dengan nilai  $C_p=-0.67829$ .

Aliran yang mengalir melewati *lower side* mengalami percepatan dari titik stagnasi sampai kecepatan maksimum. Aliran pada *lower side* alirannya dipercepat dengan peningkatan kecepatan tidak terlalu besar (tampak dari nilai  $C_p$  yang landai). Keadaan ini berlangsung sampai pada  $L = 2.891$  dengan nilai  $C_p = -0.272$  kemudian diperlambat kembali dan selanjutnya aliran terseparasi. Namun terjadinya separasi pada daerah *lower side* tidak seperti daerah *upper side* yang ekstrem. Hal ini dikarenakan daerah *lower side* yang bentuk bodinya lebih streamline. Selanjutnya aliran terseparasi bergabung dengan aliran udara bebas (*free stream*) sehingga terbentuk daerah bertekanan rendah (*wake*) pada daerah belakang bodi mobil dimulai pada  $l = 3$

#### **4.3.2 Analisa Perbandingan Distribusi Koefisien Tekanan Bodi Mobil *Nogoni 6* Standar dengan Modifikasi**

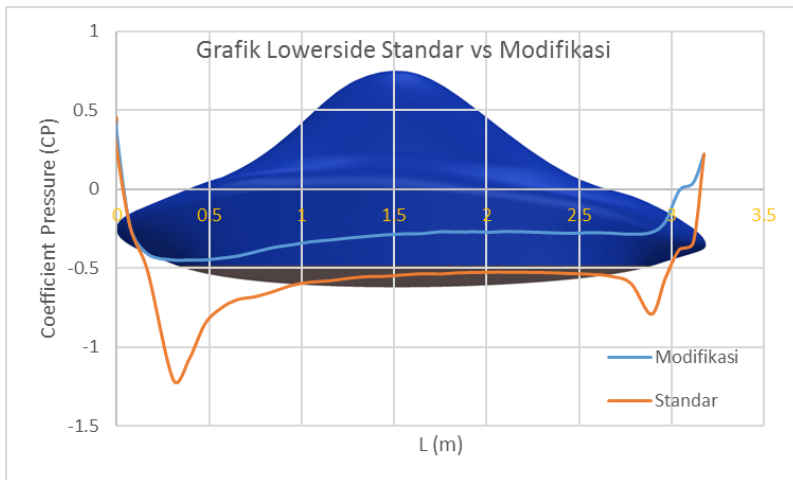
Karakteristik aliran yang melintasi bodi standar dan modifikasi dapat dibandingkan melalui analisa grafik  $C_p$  seperti pada gambar 4.19 untuk *upper side* dan gambar 4.20 untuk *lower side*. Berikut ini adalah penjelasan perbandingan

grafik  $C_p$  untuk *upperside* dan *lowerside* pada bodi *Nogogeni 6* modifikasi dengan bodi standar.



Gambar 4.19 Grafik distribusi cp 3d upperside bodi standar vs modifikasi

Berdasarkan analisa grafik koefisien tekanan ( $C_p$ ) di atas dapat dijelaskan bahwa antara bodi mobil *Nogogeni 6 Standar* dan mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* mempunyai nilai  $C_p$  yang sama hal ini dikarenakan bentuk modifikasi difokuskan pada bagian bawah body atau *lowerside*.



Gambar 4.20 Grafik Distribusi cp 3d lowerside bodi standar vs modifikasi

Berdasarkan gambar di atas, dapat dilihat bahwa distribusi  $C_p$  tampak dengan adanya modifikasi pada *lowerside* membuat tekanan minimum di *leading edge* pada bodi modifikasi lebih tinggi dengan nilai  $C_p$  minimum=-0,44631 pada  $l=0,477$  dibandingkan dengan tekanan minimum desain standar dengan nilai  $C_p$  minimum=-1,20867 pada  $l=0,3060$ . Dapat dilihat juga dengan bentuk *lowerside* modifikasi yang lebih *streamlined*, nilai  $C_p$  lebih tinggi sepanjang aliran pada bodi. Begitu pula pada aliran berikutnya (*downstream*) dimana efek perubahan kontur *rear end* pada bodi modifikasi membuat nilai  $C_p$  bodi modifikasi lebih tinggi bila dibandingkan dengan  $C_p$  bodi standard.

#### 4.4 Analisa Gaya Aerodinamika

Analisa mengenai data kuantitatif diperlukan untuk menunjang dan sekaligus menyimpulkan argumentasi mengenai fenomena yang terobservasi pada data kualitatif. Konsep perhitungan gaya-gaya aerodinamika pada model uji seperti gaya hambat (*drag*) dan gaya angkat (*lift*), akan dibahas lebih lanjut baik melalui pemodelan 3D pada daerah *midspan* dan *sidebody center*.

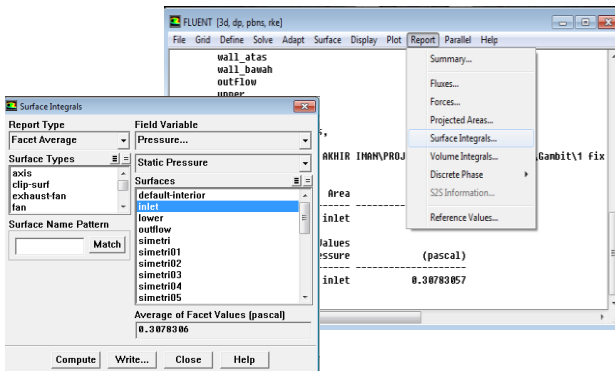
#### 4.4.1 Perhitungan Gaya Drag

Gaya *drag* yang dihasilkan oleh *mobil Nogogeni 6* dapat diketahui berdasarkan hasil analisis numerik 3D di *software Fluent 6.3.26*. Adapun beberapa cara untuk mendapatkan data harga koefisien *drag* pada kendaraan *mobil Nogogeni 6* adalah sebagai berikut:

##### 1. Reference Value

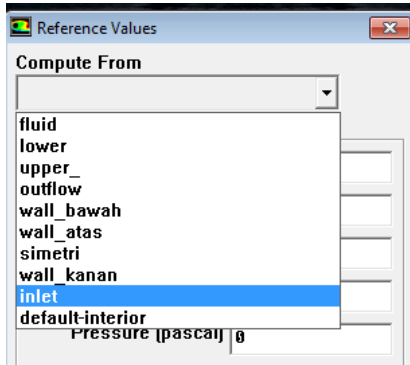
Sebelum menentukan gaya drag maupun gaya lift perlu adanya data referensi dalam perhitungan gaya aerodinamika yang terjadi, yaitu dengan cara pengambilan data ulang dari hasil iterasi awal yang telah dilakukan.

Setelah proses iterasi *convergence*, kemudian pilih *report > surface integrals* seperti pada gambar berikut.



Gambar 4.21 *Surface integrals*

Kemudian pilih *reference values* seperti pada gambar berikut.

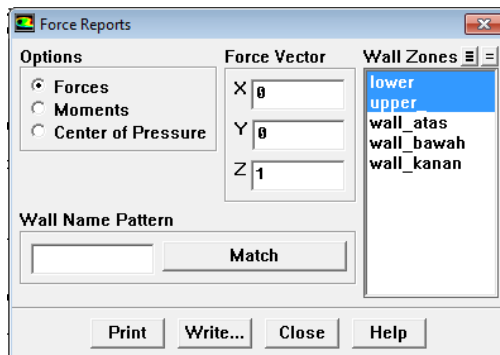


Gambar 4.22 *Reference Values*

## 2. Report Force

Dalam menentukan gaya drag, ada beberapa hal yang harus diperhatikan yaitu perbedaan tekanan (dalam hal ini berdasarkan *inlet* dan *outlet*) dan gesekan yang ditimbulkan akibat fluida viscous.

Setelah mencapai harga *convergence criterion* yang diinginkan. Kemudian hasil *convergence history* disimpan, lalu melalui *report*, *surface integrals* kita mencari *average of face values* didapat nilai 0.30783. kemudian data tersebut dicopy dan di *paste* pada *report*, *reference values*. Kemudian *force report* pada gambar dibawah ini.



Gambar 4.23 *force report* pada *Fluent 6.3.26*

Lalu di dapat hasil Cd sebagaiberikut :

Force vector: (0 0 1)

zone name	pressure	viscous force	total force	pressure	viscous	total
	Gaya Drag	n	n	Koefisien Drag	nt	coefficient
lowside	4.5361404	0.59255213	2.4877443	0.10750389	0.012174966	0.049234191
upperside	4.5361404	0.51372425	5.0498646	0.10750389	0.012174966	0.1167886
net	6.0218313	1.1062764	7.1273076	0.14269494	0.026218107	0.16891305

Gambar 4.24 hasil drag force report pada Fluent 6.3.26

Gaya *drag* yang dihasilkan oleh suatu kendaraan dipengaruhi oleh beberapa factor antara lain: *density*, kecepatan udara yang melintasi kendaraan, luas frontal dan koefisien *drag*. Hal ini sesuai dengan persamaan berikut ini:

$$C_D = \frac{F_D}{\frac{1}{2} \rho \cdot V^2 \cdot A_f}$$

Dimana :

- $F_D$  = Gaya *drag* (kg.m/s<sup>2</sup>)
- $V$  = Kecepatan aliran udara bebas (m/s)
- $A_f$  = Luas frontal (lebar x tinggi mobil) (m<sup>2</sup>)
- $\rho$  = Densitas 1,2250 (kg/ m<sup>3</sup>)

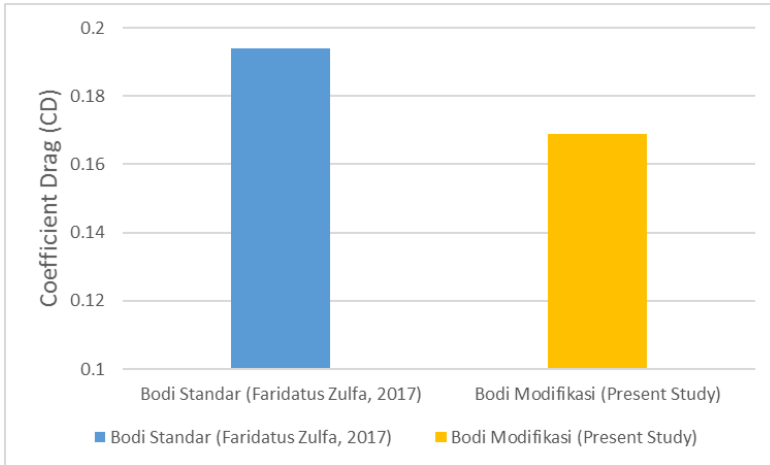
Contoh Perhitungan  $C_D$  :

$$C_D = \frac{7.1273076}{\frac{1}{2} \times 1,225 \times 8.3^2 \times 1}$$

$$C_D = \frac{7.1273076}{42.195125}$$

$$C_D = 0,16891305$$

Setiap kendaraan diharapkan mempunyai koefisien *drag* yang rendah karena mempengaruhi besar kecilnya gaya *drag* yang diterima oleh kendaraan.



Gambar 4.25 Perbandingan koefisien drag bodi standar dan modifikasi

Berdasarkan gambar di atas terlihat bahwa bodi modifikasi memiliki nilai koefisien drag 0.16891305 lebih rendah dibandingkan dengan bodi standar yaitu 0.19386006. Dimana terjadi penurunan nilai Cd antara bodi standard dan modifikasi sebesar 12.87%

#### 4.4.2 Perhitungan Gaya *Lift*

Gaya *Lift* yang dihasilkan oleh mobil *Nogogeni 6* dapat diketahui berdasarkan hasil analisis numerik 3D di *software Fluent 6.3.26*. Adapun beberapa cara yang digunakan hamper sama dengan cara yang digunakan untuk mendapat Cd adalah sebagai berikut:

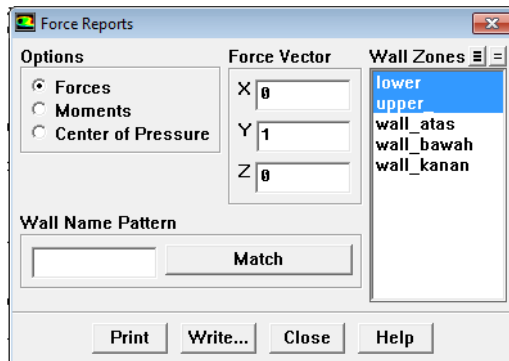
##### 1. Report Force

Dalam menentukan gaya *lift*, ada beberapa hal yang harus diperhatikan yaitu perbedaan tekanan (dalam hal ini berdasarkan



*upper* dan *lower*) dan gesekan yang ditimbulkan akibat fluida viscous.

Setelah mencapai harga *convergence criterion* yang diinginkan. Kemudian hasil *convergence history* disimpan, lalu melalui *report*, *surface integrals* kita mencari *average of face values* didapat nilai = 0.30783. kemudian data tersebut di *copy* dan di *paste* pada *report*, *reference values*. Kemudian *report force* pada gambar di bawah ini



Gambar 4.26 *force report* pada *Fluent.6.3.26*

Lalu didapat hasil  $C_l$  sebagai berikut :

Force vector: (0 1 0)

zone name	pressure force n	viscous force n	total force n	pressure coefficient	viscous coefficient	total coefficient
lowerside	-19.618841	-0.017377348	-19.636219	-0.46495514	-0.00041183305	-0.46536697
upperside	20.063981	0.037986364	20.101967	0.47550468	0.00090025475	0.47640493
net	0.44513933	0.020609016	0.46574835	0.010549543	0.0004884217	0.011037965

Gaya Lift

↑

Koefisien lift

↑

Gambar 4.27 Hasil *lift force report* pada *Fluent.6.3.26*

Gaya *lift* yang dihasilkan oleh suatu kendaraan dipengaruhi oleh beberapa factor antara lain: *density*, kecepatan

udara yang melintasi kendaraan, luas frontal dan koefisien lift. Hal ini sesuai dengan persamaan berikut ini:

$$C_l = \frac{F_l}{\frac{1}{2} \rho \cdot V^2 \cdot A_f}$$

Dimana :

- $F_l$  = Gaya lift (kg.m/s<sup>2</sup>)
- $V$  = Kecepatan aliran udara bebas (m/s)
- $A_f$  = Luas frontal (lebar x tinggi mobil) (m<sup>2</sup>)
- $\rho$  = Densitas 1,2250 (kg/ m<sup>3</sup>)

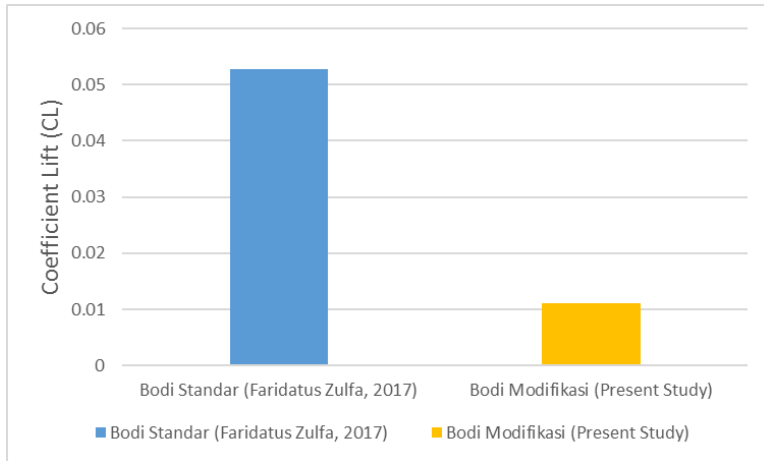
Contoh Perhitungan  $C_l$ :

$$C_l = \frac{0.46574835}{\frac{1}{2} \times 1.225 \times 8.3^2 \times 1}$$

$$C_l = \frac{0.46574835}{43.05625}$$

$$C_l = 0.011037965$$

Setiap kendaraan diharapkan mempunyai koefisien *lift* yang rendah karena mempengaruhi besar kecilnya gaya *lift* yang diterima oleh kendaraan.



Gambar 4.28 Perbandingan koefisien lift bodi standar dan modifikasi

Berdasarkan gambar di atas terlihat bahwa bodi modifikasi memiliki nilai koefisien drag 0.011037965 lebih rendah dibandingkan dengan bodi standar yaitu 0.05273598. Dimana terjadi penurunan nilai  $C_d$  antara bodi standard dan modifikasi sebesar 79.06%

*Halaman ini sengaja dikosongkan*

## **BAB V**

### **PENUTUP**

#### **5.1 Kesimpulan**

Berdasarkan hasil analisa aliran melintasi bodi mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* menggunakan pemodelan numerik *software Fluent 6.3.26*, maka dapat disimpulkan sebagai berikut:

1. *Interval mesh* didapatkan 0.1 setelah melalui beberapa percobaan.
2. Didapatkan jumlah *iterasi* 263 dan *running time* 1 jam sampai dengan 1.5 jam.
3. Visualisasi kontur tekanan secara 3 dimensi dapat menunjukkan dimana titik tekanan terendah yang terjadi diseluruh bodi.
4. *Coefficient drag* ( $C_D$ ) yang diperoleh saat simulasi pada bodi mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* bernilai 0.16891305. Sedangkan *Coefficient drag* ( $C_D$ ) bodi mobil *Nogogeni 6 Standar* bernilai 0.19386006. Hal itu membuktikan dengan modifikasi *loweside* bodi menurunkan *Coefficient drag* ( $C_D$ ) sebesar 12.87 %
5. *Coefficient lift* ( $C_L$ ) yang diperoleh saat simulasi pada bodi mobil *Nogogeni 6 Modifikasi* bernilai 0.011037965. sedangkan *Coefficient lift* ( $C_L$ ) bodi mobil *Nogogeni 6 Standar* bernilai 0.05273598. Hal itu membuktikan dengan modifikasi *loweside* bodi menurunkan *Coefficient lift* ( $C_L$ ) sebesar 79.06 %
6. Perubahan geometri pada bodi mobil modifikasi terbukti lebih aerodinamis dibandingkan dengan bodi mobil standar dilihat dari penurunan *drag force* dan *lift force*

#### **5.2 Saran**

Adapun beberapa saran pada penelitian ini adalah sebagai berikut :

1. Pada analisa model uji 3D dirasa kurang akurat dalam analisa bodi mobil, karena *interval meshing* kurang rapat. Diharapkan untuk membuat *interval meshing* yang lebih kecil pada penelitian selanjutnya.

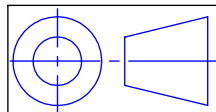
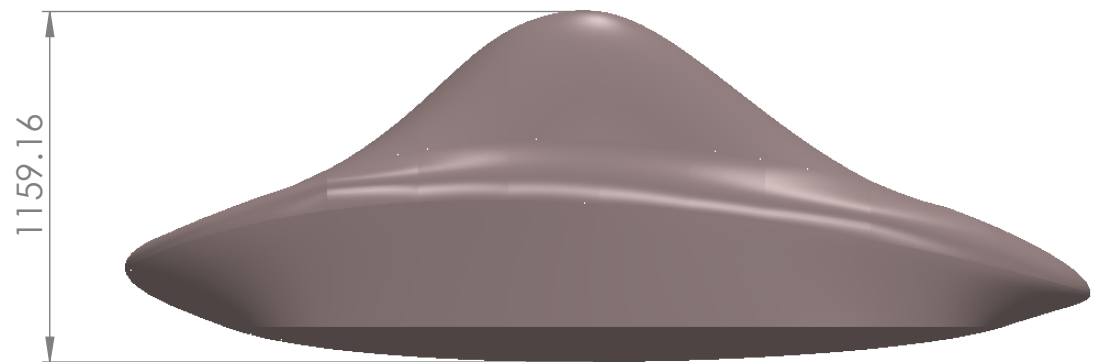
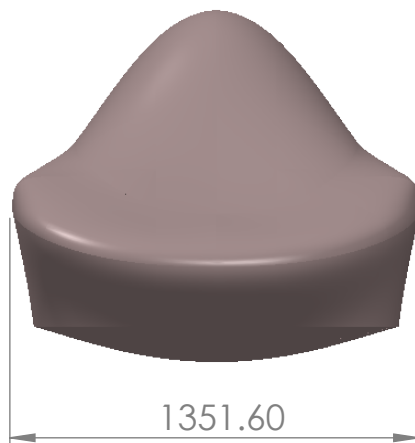
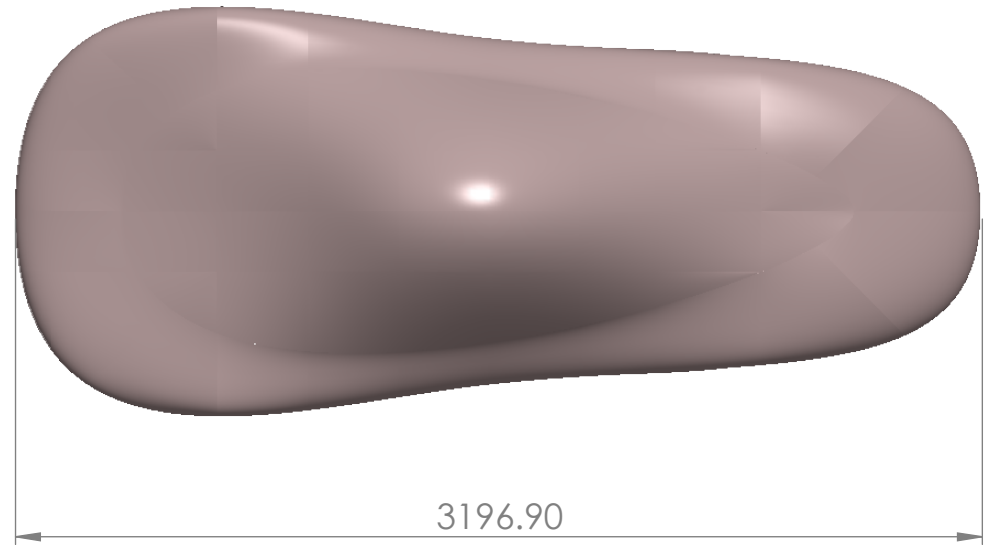
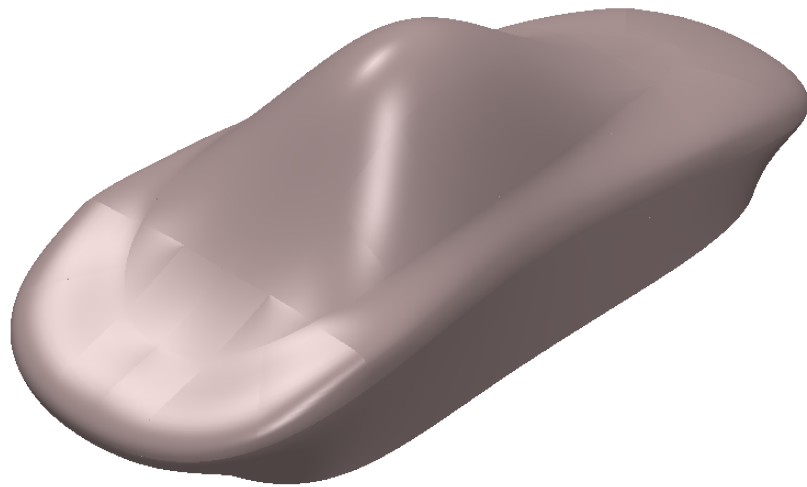
2. Disarankan modifikasi bagian leading edge, rear end dan diffusor bodi lebih diperhitungkan agar didapatkan nilai  $C_L$  dan  $C_D$  yang optimal

## DAFTAR PUSTAKA

1. Bao, F., and Dallmann, Uwe Ch., (2004), "Some physical aspects of separation bubble on a rounded backward-facing step", *Aerospace Science and Technology*, Vol. 8, 83-91
2. Barnard R.H. 1996. *Road vehicle Aerodynamic design : An Introduction*. England : Longman
3. Damjanovic, Darko, Kozak, Drazen, Ivandic, Zeljko, and Kokanivic, Mato. *Car Design As A New Conceptual And CFD Analysis In Purpose of Improving Aerodynamics*. 2010. Croatia
4. Zulfa, Faridatus. 2017. *Pemodelan Numerik Aliran 3 Dimensi Pada Bodi Mobil Listrik Nogogeni 6* . Surabaya : Institut Teknologi Sepuluh Nopember
5. <http://www.carbon-sport.co.za/product/tech&hardware-sub/Tech-5.html> Diakses pada 12 Mei 2017
6. <http://www.f1insight.co.uk/2015/04/aerodynamics-in-racing-vehicle-design.html> Diakses pada 15 Mei 2017
7. Khairul, Septian, 2010 .Boundary layer, <https://septiankmasdi.wordpress.com/2012/05/27/boundary-layer/> diakses pada 15 Mei 2017
8. Maydiyanto, Ismail. 2015. *Permodelan Medan Aliran 3 Dimensi Pada Bodi Mobil Listrik Nogogeni 5* . Surabaya : Institut Teknologi Sepuluh Nopember.
9. Pritchard, Philip J., Fox and Mc Donald's. 2011. *Introduction of fluid mechanics : Eight Edition* . USA : John Willey & Sons, Inc.

10. Sutantra, I Nyoman. 2001. Teknologi Otomotif : Teori dan Aplikasinya. Surabaya : Guna Widya
11. Tuakia, Firman. 2008. Dasar dasar CFD Menggunakan FLUENT. Bandung : Informatika





Skala : 1 : 25

Satuan : mm

Tanggal : 12-07-2017

Digambar : Renaldi Ardiansyah U

NRP : 2114 030 015

Dilihat : Giri Nugroho, ST., MSc.

Keterangan

Dept. Teknik Mesin Industri  
Fakultas Vokasi-ITS

BODI NOGOGENI 6 MODIFIKASI

No. 01

A4

## **BIODATA PENULIS**



Penulis dilahirkan di Bangkalan, 01 April 1996, merupakan anak ketiga dari empat bersaudara. Penulis telah menempuh pendidikan formal yaitu, SDN 1 Bangkalan, SMPN 2 Bangkalan, dan SMAN 1 Bangkalan. Pada tahun 2014 Penulis diterima di Departemen Teknik Mesin Industri Fakultas Vokasi – ITS dan terdaftar sebagai mahasiswa dengan NRP 2114030015. Konversi Energi merupakan bidang studi yang dipilih penulis.

Selama duduk di bangku kuliah penulis aktif mengikuti kegiatan baik di bidang akademik maupun non akademik. Penulis juga pernah mengikuti berbagai kegiatan dan bergabung dalam organisasi untuk menunjang softskill. Organisasi yang pernah diikutinya antara lain : Staff Himpunan Prokesma 2014 s/d 2015.

Pelatihan yang pernah diikuti penulis : Pelatihan LKMM Pra TD di Fakultas Teknik Industri ITS (2014). Pelatihan LKMM TD, Pelatihan KTI.